



САМОЛЕТ RRJ-95B

РУКОВОДСТВО ПО ЛЕТНОЙ ЭКСПЛУАТАЦИИ

(в четырех частях)

M7.92.FCOM.000.000.RU Ревизия А

ЧАСТЬ 4 ОПЕРАТИВНЫЙ СБОРНИК ЭКИПАЖА



КАРТА КОНТРОЛЬНЫХ ПРОВЕРОК

1

ПОДГОТОВКА КАБИНЫШТЫРИ и ЗАГЛУШКИ	
	НА БОРТУ
СТОЯНОЧНЫЙ ТОРМОЗ	<u>КАК ТРЕБУЕТСЯ</u>
УПРАВЛЕНИЕ НОСОВЫМ КОЛЕСОМ	ВЫКЛЮЧЕНО
ТАБЛО	ВКЛЮЧЕНЫ
SET BELTS	ON
NO SMOK	
КОЛИЧЕСТВО ТОПЛИВА	КГ
IRS	ВЫСТАВЛЕНЫ
ВЗЛЁТНЫЕ ДАННЫЕДАВЛЕНИЕ QNH/QFEУ	УСТАНОВЛЕНЫ
ДАВЛЕНИЕ QNH/QFEУ	СТАНОВЛЕНО (ПП/НП)
ПЕРЕД ЗАПУСКОМ	
ФОРТОЧКИ/ДВЕРИ	ЗАКРЫТЫ (ПП/НП)
ПРОБЛЕСКОВЫЙ МАЯК	Включен
РУД	IDLE
ТОПЛИВНЫЕ НАСОСЫ	ВКЛЮЧЕНЫ
ПОСЛЕ ЗАПУСКА	
ТРИММЕРЫ	НОЛЬ, НОЛЬ
СТАБИЛИЗАТОР	UP/DOWN
РУЛИ	.ПРОВЕРЕНЫ (ПП/НП)
ПОС	KAK TPEĠYETCŚ
CKB	КАК ТРЕБУЕТСЯ
УПРАВЛЕНИЕ НОСОВЫМ КОЛЕСОМ	ВКЛЮЧЕНО
НАЗЕМНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ	ОТСОЕДИНЕНО
ПЕРЕД ВЗЛЁТОМ	
ИНДИКАЦИЯ ПРИБОРОВ	.ПРОВЕРЕНА (ПП/НП)
БРИФИНГ	ПРОВЕДЁН
ЗАКРЫЛКИ	FLAPS (ПП/НП)
ВЗЛЁТНАЯ КОНФИГУРАЦИЯ	
AUTO BRKR	TO
SIGNS	NC
	D14
SPLRSAl	RM
SPLRSAI FLAPS	
ПОСЛЕ ЗАПУСКА ТРИММЕРЫ. СТАБИЛИЗАТОР. РУЛИ. ПОС. СКВ. УПРАВЛЕНИЕ НОСОВЫМ КОЛЕСОМ. НАЗЕМНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ. ПЕРЕД ВЗЛЁТОМ ИНДИКАЦИЯ ПРИБОРОВ. БРИФИНГ. ЗАКРЫЛКИ. БОРТПРВОДНИКИ. ВЗЛЁТНАЯ КОНФИГУРАЦИЯ. AUTO BRK. R	НОЛЬ, НОЛЬ

A-00

КАРТА КОНТРОЛЬНЫХ ПРОВЕРОК



ПОСЛЕ ВЗЛЁТА/В НАБОРЕ ШАССИ......УБРАНЫ ЗАКРЫПКИ УБРАНЫ CKB......ON ДАВЛЕНИЕСТАНДАРТ (ПП/НП) НА ПОДХОДЕ БРИФИНГ.....ПРОВЕДЁН СОСТОЯНИЕ СИСТЕМ.....ПРОВЕРЕНЫ АВТОМАТИЧЕСКОЕ ТОРМОЖЕНИЕ......КАК ТРЕБУЕТСЯ ПОСАДОЧНЫЕ ДАННЫЕ.....ВВЕДЕНЫ ДАВЛЕНИЕ QNH/QFE...... УСТАНОВЛЕНО (ПП/НП) MDA / DH...... УСТАНОВЛЕНА (ПП/НП) НА ПОСАДКЕ БОРТПРОВОДНИКИ......ИНФОРМИРОВАНЫ ПОСАДОЧНАЯ КОНФИГУРАЦИЯ.....ГОТОВ К ПОСАДКЕ L/G.....DOWN SIGNS.....ON SPLRS.....ARM FLAPS.....LAND ПОСЛЕ ПОСАДКИ ЗАКРЫЛКИ.....УБРАНЫ СПОЙЛЕРЫ......RET ВСУ......ЗАПУСТИТЬ МЕТЕОЛОКАТОР / ТРАНСПОНДЕР.....ОFF/КАК ТРЕБ на стоянке ОТБОР ОТ ВСУ......ВКЛЮЧЕН ДВИГАТЕЛИ.....ВЫКЛЮЧЕНЫ ТОПЛИВНЫЕ НАСОСЫ (кроме AUX-L).....ВЫКЛЮЧЕНЫ SEAT BELTS.....OFF NO SMOK......OFF ВНЕШНЕЕ ОСВЕЩЕНИЕКАК ТРЕБУЕТСЯ УПРАВЛЕНИЕ НОСОВЫМ КОЛЕСОМ......ВЫКЛЮЧЕНО СТОЯНОЧНЫЙ ТОРМОЗ и КОЛОДКИ......КАК ТРЕБУЕТСЯ **НА БЕЗОПАСНОСТЬ** IRS.....OFF APU BLEED......OFF EMER LT.....OFF APU/AUX-I & BAT OFF

общие сведения

A-01

1

СОДЕРЖАНИЕ

1.00 СОДЕРЖАНИЕ

1.01 СЛУЖЕБНАЯ ИНФОРМАЦИЯ	1
ФОРМЫ ПОВЫШЕНИЯ ВНИМАНИЯ	
ИНФОРМАЦИЯ, СОДЕРЖАЩАЯСЯ В КОЛОНТИТУЛАХ	2
ПОРЯДОК ВВЕДЕНИЯ ИЗМЕНЕНИЙ	
ПРАВИЛА ВНЕСЕНИЯ ИЗМЕНЕНИЯ	4
1.02 ЛИСТ РЕГИСТРАЦИИ ИЗМЕНЕНИЙ	1
1.03 ЛИСТ РЕГИСТРАЦИИ ВРЕМЕННЫХ ИЗМЕНЕНИЙ	1
1.04 ПЕРЕЧЕНЬ ДЕЙСТВУЮЩИХ ВРЕМЕННЫХ ИЗМЕНЕНИЙ	
1.05 ПЕРЕЧЕНЬ ДЕЙСТВУЮЩИХ СТРАНИЦ	1

ОБЩИЕ СВЕДЕНИЯ



СОДЕРЖАНИЕ

Эта страница преднамеренно оставлена пустой



общие сведения

СЛУЖЕБНАЯ ИНФОРМАЦИЯ

A-01

1

1.01 СЛУЖЕБНАЯ ИНФОРМАЦИЯ

Оперативный сборник экипажа (QRH) содержит летные характеристики, эксплуатационные ограничения и действия экипажа (процедуры) в особой и аварийной ситуации в объеме, необходимом для безопасного завершения полета.

ФОРМЫ ПОВЫШЕНИЯ ВНИМАНИЯ

Для выделения в тексте РЛЭ отдельных указаний или их частей, требующих повышенного внимания, используют следующие формы повышения внимания:

Предупреждение : Используется только для важнейших указаний, в

случаях, когда невыполнение определенных

предписанных действий или неправильные действия

могут привести к непосредственной угрозе

безопасности – к опасным по своим последствиям отказам техники или существенным и скоротечным

изменениям режима полета.

Внимание : Используется в случаях, когда невыполнение

определенных предписанных действий или неправильные действия могут привести к

нежелательным последствиям, к возникновению

неисправностей или к уменьшению надежности работы

отдельных систем и оборудования.

Примечание : Используется для вспомогательных текстов,

содержащих разъяснения предшествующего основного

материала, дополнительную, второстепенную

информацию и т.п.

2 A-01

ОБЩИЕ СВЕДЕНИЯ

СУХОЙ

RRJ-95B

Руководство по
летной эксплуатации

1.01 СЛУЖЕБНАЯ ИНФОРМАЦИЯ

ИНФОРМАЦИЯ, СОДЕРЖАЩАЯСЯ В КОЛОНТИТУЛАХ



Применимость страницы:

95007 : страница применима только к самолету с серийным

заводским номером 95007

95007,95008 : страница применима к самолетам с серийными

заводскими номерами 95007 и 95008

95008-95010 : страница применима ко всем самолетам с

серийными заводскими номерами, начиная с 95008

по 95010 включительно

ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:BCE: страница применима ко всем самолетам.

Авторское право

© ЗАО «ГСС» 2010г. Все права защищены в соответствии с действующим законодательством РФ.



общие сведения

СЛУЖЕВНАЯ ИНФОРМАЦИЯ

A-01

3

ПОРЯДОК ВВЕДЕНИЯ ИЗМЕНЕНИЙ

Совершенствование методов эксплуатации, введение конструктивных изменений или изменений состава бортового оборудования приводит к необходимости внесения в РЛЭ соответствующих изменений.

Изменение издается взамен или в дополнение соответствующего материала в виде отдельных листов и рассылается держателям РЛЭ.

Для быстрого определения характера и содержания вводимых в РЛЭ изменений , соответствующие части текста отмечают на полях вновь изданных листов вертикальной чертой.

РЛЭ соответствует своему назначению при условии, что оно своевременно приводится в соответствие с вводимыми изменениями.

Ответственность за своевременное и правильное внесение изменений, в соответствии с установленным порядком, несет держатель РЛЭ.

изменения

Для внесения изменений в РЛЭ не срочного характера, периодически издаются изменения

Листы изменения, включая обновленный «Перечень действующих страниц», указания по их внесению, рассылаются держателям РЛЭ с сопроводительным письмом.

При поступлении новых изменений необходимо, после помещения в РЛЭ измененных листов, сделать соответствующую запись в «Листе регистрации изменений».

ВРЕМЕННЫЕ ИЗМЕНЕНИЯ

Для внесения изменения срочного характера, издается временное изменение, которое печатается на листах желтого цвета.

Листы временного изменения, включая обновленный «Перечень действующих временных изменений», указания по их внесению, рассылаются держателям РЛЭ с сопроводительным письмом.

При поступлении новых временных изменений необходимо после помещения в РЛЭ измененных листов сделать соответствующую запись в «Листе регистрации временных изменений».

4 1.01

A-01

ОБЩИЕ СВЕДЕНИЯ

RRJ-95B Руководство по

летной эксплуатации

СЛУЖЕВНАЯ ИНФОРМАЦИЯ

ПРАВИЛА ВНЕСЕНИЯ ИЗМЕНЕНИЯ

УКАЗАНИЯ ПО ВНЕСЕНИЮ ИЗМЕНЕНИЯ

При внесении изменения руководствоваться следующим:

Изъять Лист должен быть изъят. Лист может быть заменен, если это

связанно с указанием: Вставить. Если указание: Вставить

отсутствует, лист изымается без замены.

Вставить Лист должен быть вставлен. Лист является новым, если

отсутствует указание: Изъять

В «Перечне действующих станиц» новые страницы обозначены символом **H**, а страницы с изменениями символом И.

ОБЩИЕ СВЕДЕНИЯ

ЛИСТ РЕГИСТРАЦИИ ИЗМЕНЕНИЙ

A-01 1.02

1

1.02 ЛИСТ РЕГИСТРАЦИИ ИЗМЕНЕНИЙ

И	зменение	е Внесено		
Nº	дата	дата	подпись	Примечание
01	12.04.2011	12.04.2011	ЗАО «ГСС»	

2 1.02

овщие сведения

летной эксплуатации

ЛИСТ РЕГИСТРАЦИИ ИЗМЕНЕНИЙ

И	зменение	Вне	есено	П
Nº	дата	дата	подпись	Примечание
	-			

СУХОЙ RRJ-95B Руководство по летной эксплуатации

овщие сведения

ЛИСТ РЕГИСТРАЦИИ ВРЕМЕННЫХ ИЗМЕНЕНИЙ

A-00

1.03

1

1.03 ЛИСТ РЕГИСТРАЦИИ ВРЕМЕННЫХ ИЗМЕНЕНИЙ

Nº	Содержание изменения	статус	часть. глава

A-00

1.03

овщие сведения

RRJ-95B

летной эксплуатации

ЛИСТ РЕГИСТРАЦИИ ВРЕМЕННЫХ ИЗМЕНЕНИЙ

Nº	Содержание изменения	статус	часть. глава



овщие сведения

ПЕРЕЧЕНЬ ДЕЙСТВУЮЩИХ ВРЕМЕННЫХ ИЗМЕНЕНИЙ A-00

1

1.04 ПЕРЕЧЕНЬ ДЕЙСТВУЮЩИХ ВРЕМЕННЫХ ИЗМЕНЕНИЙ

№ временного изменения

Дата

Содержание временного изменения

Применимость

Временных изменений нет

A-00

ОБЩИЕ СВЕДЕНИЯ

ПЕРЕЧЕНЬ ДЕЙСТВУЮЩИХ ВРЕМЕННЫХ ИЗМЕНЕНИЙ



Эта страница преднамеренно оставлена пустой



ОБЩИЕ СВЕДЕНИЯ

ПЕРЕЧЕНЬ ДЕЙСТВУЮЩИХ СТРАНИЦ

A-01 1.05

1

1.05 ПЕРЕЧЕНЬ ДЕЙСТВУЮЩИХ СТРАНИЦ

	Раздел Подраздел	Стр.	Зарезер- вирован	Ревизия и № изменения	Основание для изменения	Применимость страницы
	Карта	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	Карта	2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И	1.00	1		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И	1.01	1		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		2		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		3		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		4		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И	1.02	1		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		2		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	1.03	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	1.04	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И	1.05	1		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		2		A-01		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		3		A-01		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		4		A-01		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		5		A-01		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		6		A-01		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		7		A-01		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		8		A-01		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		9		A-01		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		10		A-01		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	2.00	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	2.01	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		3		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		4		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		5		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		6		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		7		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		8		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		9		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		10		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		11		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		12		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		13		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		14		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		15		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		16		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
			-			

A-01

овщие сведения



ПЕРЕЧЕНЬ ДЕЙСТВУЮЩИХ СТРАНИЦ

Руководство по летной эксплуатации

	Раздел Подраздел	Стр.	Зарезер-	Ревизия и № изменения	Основание для изменения	Применимость страницы
		17		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		18		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		19		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		20		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	3.00	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И	3.01	1		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		3		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		4		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И	3.02	1		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		2		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		3		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		4		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	3.03	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		2		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		3		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		4		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		5		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		6		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	3.04	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		2		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		3		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		4		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		5		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		6		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		7		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		8		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		9		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		10		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		11		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		12		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И	3.05	1		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	3.06	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	3.07	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	3.08	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	4.00	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	4.10	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		2		A-00		<u>ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ</u>
	ļ	3		A-00		<u>ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ</u>
	ļ	4		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		5		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ



летной эксплуатации

ОБЩИЕ СВЕДЕНИЯ

A-01

ПЕРЕЧЕНЬ ДЕЙСТВУЮЩИХ СТРАНИЦ

1.05

	Раздел Подраздел	Стр.	Зарезер- вирован	Ревизия и № изменения	Основание для изменения	Применимость страницы
		6		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	4.20	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		3		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		4		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		5		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		6		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		7		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		8		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		9		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		10		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	4.21	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		3		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		4		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		5		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		6		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		7		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		8		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	4.22	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		3		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		4		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		5		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		6		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	4.23	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		3		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		4		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	4.24	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		3		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		4		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		5		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		6		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		7		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		8		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		9		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		10		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		11		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		12		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		13		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		14		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		15		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		16		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		17		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		18		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ

A-01

1.05

овщие сведения



ПЕРЕЧЕНЬ ДЕЙСТВУЮЩИХ СТРАНИЦ

Руководство по летной эксплуатации

Раздел Подраздел	Стр.	Зарезер- вирован	Ревизия и № изменения	Основание для изменения	Применимость страницы
1	19		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
	20		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
1	21		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
1	22		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
1	23		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	24		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
1	25		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	26		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
1	27		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
	28		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
1	29		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
1	30		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
1	31		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	32		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	33		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
	34		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
1	35		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
1	36		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
	37		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
	38		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
	39		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	40		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
	41		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
	42		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
	43		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
	44		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
	45		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСІ
	46		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСІ
4.25	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСІ
	2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСІ
	3		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСІ
	4		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСІ
1 4.26	1		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСІ
	2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
	3		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
	4		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
1	5		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСІ
	6		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСІ
	7		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСІ
1	8		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
I	9		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
I [10		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
I	11		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСІ
I	12		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
4.27	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСІ
	2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
	3		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСІ



летной эксплуатации

овщие сведения

A-01

1.05

ПЕРЕЧЕНЬ ДЕЙСТВУЮЩИХ СТРАНИЦ

5

		вирован	№ изменения	Основание для изменения	Применимость страницы
	4		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	5		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	6		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	7		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	8		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	9		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	10		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	11		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	12		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
4.28	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	3		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	4		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	5		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	6		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	7		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	8		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
4.29	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
0	2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	3		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	4		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	5		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	6		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	7		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	8		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	9		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	10		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	11		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	12		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
,	13		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	14		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	15		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	16		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	17		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
·	18		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	19		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	20		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	21		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	22		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
4.30	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	3		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	4		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	5		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	6		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	7		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	8		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ

A-01

овщие сведения



ПЕРЕЧЕНЬ ДЕЙСТВУЮЩИХ СТРАНИЦ

Руководство по летной эксплуатации

Раздел Подраздел	Стр.	Зарезер- вирован	Ревизия и № изменения	Основание для изменения	Применимость страницы
4.31	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
	3		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	4		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	5		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	6		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	7		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	8		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	9		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	10		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	11		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	12		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	13		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	14		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	15		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	16		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
4.32	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
7.02	2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	3		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	4		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	5		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	6		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	7		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	8		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	9		A-00	17-00-1210-11111	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	10		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	11		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	12		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	13		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
	14		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
	15		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	16		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
4.33	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
	2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
	3		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
	4		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
4.34	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
1.0 1	2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСІ
	3		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	4		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	5		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	6		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	7		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
	8		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС
	9		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	10		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	11		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ



летной эксплуатации

ОБЩИЕ СВЕДЕНИЯ

A-01

ПЕРЕЧЕНЬ ДЕЙСТВУЮЩИХ СТРАНИЦ

1.05

	Раздел		Зарезер-	Ревизия и	Основание для	Применимость
	Подраздел	Стр.	вирован	№ изменения	изменения	страницы
		12		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		13		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		14		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		15		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		16		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		17		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		18		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		19		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		20		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		21		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
И		22		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	4.35	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		3		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		4		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	4.36	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		3		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		4		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	4.49	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		3		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		4		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	4.52	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		3		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		4		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		5		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		6		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	4.70	1		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		2		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		3		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		4		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		5		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		6		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		7		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		8		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		9		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		10		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		11		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		12		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		13		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		14		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		15		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		16		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		17		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
		18		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
						,,

A-01

овщие сведения



перечень действующих страниц

Руководство по летной эксплуатации

Раздел Подраздел (подраздел) Стр. Зарезервирован вирован Ревизия и изменения Основание для изменения Применимость страницы 19 А-00 ДЕИСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ ДЕИСТВИ				•			<u> </u>
20 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 21 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 22 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 23 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 24 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 25 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 26 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 27 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 28 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 29 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 31 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 32 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 32 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 33 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 34 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 33 A-01 17-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 4.80 1 A-01 17-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 4.00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 4.00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС			Стр.		Nº		
20 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 21 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 22 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 23 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 24 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 25 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 26 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 27 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 28 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 29 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 31 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 32 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 32 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 33 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 34 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 33 A-01 17-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 4.80 1 A-01 17-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 4.00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 4.00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВС			19		A-00		ЛЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
21							
22 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 233 A-000 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 24 A-000 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 25 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 26 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 28 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 29 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 30 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 31 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 32 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 33 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 34 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 34 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 33 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 4.80 1 A-01 17-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 4.00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-01 17-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 7 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 8 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:В			-				
23							
24 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 25 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 26 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 27 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 28 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 30 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 31 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 32 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 33 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4.80 1 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 4.80 1 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 4.80 1 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 8 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 9 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 0 1 ДЕЙСТВ							
25 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 26 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 27 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 28 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 29 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 30 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 31 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 32 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 33 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 8 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 7 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 8 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 8 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 9 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 0 10 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ			-				
26 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 27 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 28 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 29 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 30 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 311 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 32 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 334 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 4.80 1 A-01 17-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 4.00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 4.00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 7 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 8 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 8 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 9 A-01 17-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ и 10 A-01 17-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ и 11 A-01 17-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕ							
27 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 28 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 29 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 30 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 31 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 32 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 33 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 7 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 8 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 9 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ и 10 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ и 11 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ и 12 A-01 T7-00-1216-11 PN							•
28 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 29 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 31 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 31 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 32 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 33 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 34 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 7 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 8 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 8 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 9 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 8 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 9 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 0 11 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 0 12 A-01 T7-00-1216							
29 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 30 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 31 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 32 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 33 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 34 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 4.80 1 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 3 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 7 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 8 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 9 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 0 10 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 0 11 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 0 12 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 0 13 A-01 T7-00-1216-11 PN							
30							· ,
31							· ,
32							
33							
И 4.80 1 A-01 Т7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 2 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 3 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 8 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 8 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 9 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 10 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 11 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 12 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 13 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 14 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 15 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 16 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВ			_				•
И 4.80 1 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 2 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 8 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 9 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 0 10 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 0 11 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 0 12 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 0 13 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 0 14 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 0 15 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 0 16 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 0 17 A-01 <td></td> <td></td> <td></td> <td></td> <td></td> <td></td> <td>•</td>							•
И 2 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 3 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 7 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 8 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 8 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 9 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 10 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 11 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 12 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 13 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 14 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 15 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 16 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 18 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 19 <td>14</td> <td>4.00</td> <td></td> <td></td> <td></td> <td>T7 00 4040 44 DN</td> <td></td>	14	4.00				T7 00 4040 44 DN	
3		4.80					· ,
4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 7 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 8 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 9 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 10 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 11 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 12 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 13 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 14 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 15 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 16 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 17 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 18 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 20 A-01 <	И					17-00-1216-11 PN	· ,
5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 7 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 8 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 9 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 10 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 11 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 12 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 13 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 14 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 15 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 16 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 17 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 19 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 20 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И <td></td> <td></td> <td></td> <td></td> <td></td> <td></td> <td></td>							
6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 7 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 8 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 9 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 10 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 11 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 12 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 13 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 14 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 15 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 16 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 17 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 19 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 20 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 21 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙС							
7 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 8 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 9 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 10 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 11 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 12 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 13 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 14 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 15 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 16 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 17 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 18 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 20 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 21 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 22 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 23 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ <t< td=""><td></td><td></td><td></td><td></td><td></td><td></td><td>•</td></t<>							•
8 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 9 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 10 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 11 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 12 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 13 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 14 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 15 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 16 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 17 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 18 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 20 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 21 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 22 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ							
И 9 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 10 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 11 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 12 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 13 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 14 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 15 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 16 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 17 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 18 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 20 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 21 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 22 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 23 A-01 T7-00-1216-11 PN							•
И 10 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 11 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 12 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 13 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 14 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 15 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 16 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 17 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 18 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 20 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 21 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 22 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 23 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 24 A-01 T7-00-1216-11 PN						TT 00 1010 11 DV	
И 11 A-01 Т7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 12 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 13 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 14 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 15 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 16 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 17 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 18 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 19 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 20 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 21 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 22 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 23 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ					_		
И 12 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 13 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 14 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 15 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 16 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 17 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 18 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 19 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 20 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 21 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 22 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 23 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙ					_		
И 13 A-01 Т7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 14 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 15 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 16 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 17 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 18 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 20 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 21 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 22 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 23 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 24 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4.90 1 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4.90 1 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 3 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО					_		
И 14 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 15 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 16 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 17 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 18 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 20 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 21 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 22 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 23 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 24 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4.90 1 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4.90 1 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 3 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6							· ,
И 15 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 16 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 17 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 18 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 19 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 20 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 21 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 22 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 23 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 3 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ							
И 16 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 17 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 18 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 19 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 20 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 21 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 22 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 23 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 3 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ							
И 17 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 18 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 19 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 20 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 21 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 22 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 23 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 3 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ							
И 18 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 19 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 20 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 21 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 22 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 23 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 24 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4.90 1 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 3 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ							
И 19 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 20 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 21 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 22 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 23 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 24 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4.90 1 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 2 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 3 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ					_		
И 20 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 21 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 22 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 23 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 24 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4.90 1 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 3 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ							· ,
И 21 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 22 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 23 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 24 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4.90 1 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 2 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 3 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ	И						
И 22 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 23 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 24 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4.90 1 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 2 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 3 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ							
И 23 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ И 24 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4.90 1 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 2 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 3 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ	И						•
И 24 A-01 T7-00-1216-11 PN ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4.90 1 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 2 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 3 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ	И		22		A-01	T7-00-1216-11 PN	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
4.90 1 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 2 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 3 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ	И						
2 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 3 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ	И		24		A-01	T7-00-1216-11 PN	
3 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ		4.90			A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
4 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ					A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
5 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ 6 A-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ			3		A-00	·	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
6 А-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ					A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
			5		A-00	·	ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
7 А-00 ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ			6		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
			7		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ



овщие сведения

A-01

перечень действующих страниц

1.05

Раздел Подраздел	Стр.	Зарезер- вирован	Ревизия и № изменения	Основание для изменения	Применимость страницы
	8		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	9		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	10		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	11		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	12		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	13		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	14		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	15		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ
	16		A-00		ДЕЙСТВИТЕЛЬНО:ВСЕ

A-01 10

1.05

овщие сведения



ПЕРЕЧЕНЬ ДЕЙСТВУЮЩИХ СТРАНИЦ

Эта страница преднамеренно оставлена пустой

нормальные процедуры

A-00

2.00

СОДЕРЖАНИЕ

2.00	СОДЕРЖАНИЕ	
	ПРОЦЕДУРЫ	
	ВНЕШНИЙ ОСМОТР НА БЕЗОПАСНОСТЬ	
	ПРЕДВАРИТЕЛЬНАЯ ПОДГОТОВКА КАБИНЫ ЭКИПАЖА	1
	ПОДГОТОВКА КАБИНЫ	2
	ПЕРЕД БУКСИРОВКОЙ/ЗАПУСКОМ	4
	ЗАПУСК ДВИГАТЕЛЯ	4
	ПОСЛЕ ЗАПУСКА ДВИГАТЕЛЕЙ	
	РУЛЕНИЕ	5
	ПЕРЕД ВЗЛЕТОМ	
	ВЗЛЕТ	
	ПОСЛЕ ВЗЛЁТА	8
	НАБОР	
	КРЕЙСЕРСКИЙ ПОЛЁТ	
	ПОДГОТОВКА К СНИЖЕНИЮ	
	СНИЖЕНИЕ	
	ЗАХОД ПО ИЛС (I, II САТ)	10
	ЗАХОД НА ПОСАДКУ ПО НЕТОЧНЫМ СИСТЕМАМ	
	RNAV, GPS,NDB,VOR	12
	ЗАХОД НА ПОСАДКУ ПО НЕТОЧНЫМ СИСТЕМАМ	14
	ПОСАДКА. 16	
	УХОД НА ВТОРОЙ КРУГ (FD ВКЛ, АР,А/Т ВЫКЛ)	
	УХОД НА ВТОРОЙ КРУГ (FD, АР,А/Т ВЫКЛ)	17
	УХОД НА ВТОРОЙ КРУГ (АР, А/Т ВКЛ)	
	ПОСЛЕ ПОСАДКИ	
	HA CTORHKE ***	
	БЕЗОПАСНОСТЬ САМОЛЕТА НА СТОЯНКЕ	
	ПОСЛЕПОЛЁТНЫЙ ОСМОТР САМОЛЕТА	19

A-00

2.00

нормальные процедуры

СУХОЙ

RRJ-95B

Руководство по
летной эксплуатации

СОДЕРЖАНИЕ

Эта страница преднамеренно оставлена пустой

нормальные процедуры

ПРОЦЕДУРЫ

A-00 2.01

1

2.01 ПРОЦЕДУРЫ

ВНЕШНИЙ ОСМОТ	Р НА БЕЗОПАСНОСТЬ
пп	нп
	*УПОР.КОЛОДКИ ШАССИУС
	*СТВОРКИ ШАССИПРОВ. ПОЛОЖЕНІ
	*ЗОНА ЗАПУСКА ВСУБЕЗОПАСН
*ВНЕШНИЙ ОСМОТРВЫП.	
ПРЕДВАРИТЕЛЬНАЯ ПОД	ГОТОВКА КАБИНЫ ЭКИПАЖА
	*PARK/ALTN BRAKEBI
	ENG STARTO
	ENG MASTER L,RO
	SPEED BRAKERI
	FLAPSПРС
	LDG GEARDOV
	WIPERSOI
	HYD SYS panelΠΡΟ
	ВАТ 1,2,3,4ПРОВ / ВН
	EXT PWRKAK TPE
	NAV&LOGO
	APU FIRE
	FUEL PUMP AUX LBI
	*АРUЗАПУСТИ
	*APU BLEED
	*ОСВЕЩЕНИЕ КАБИНЫКАК ТРЕ
	ANNTEST/KAK TPE
	EWDПРС
	*EICAS RCL/ALL pagesПРО
	STAFF PAPERSПРС
	АВАРИЙНОЕ ОБОРУДПРО
	ОБОРУД. ДОП. ЧЛЕНА ЭКИПАЖАПРО
	СИСТ. ТЕХН. КОНТРПРО

Примечание: (*) - подготовка в транзитном аэропорту.

A-00 2.01

нормальные процедуры

ПОТЕТЬ RRJ-95B

Руководство по ПРОЦЕДУРЫ летной эксплуатации

ПОДГОТОВКА КАБИНЫ		
ПП	НП	
*DIOL MEL,TLBПРОВ.		
*ПРЕДОХРАНИТ. ШТЫРИПРОВ.		
<u>ПОТОЛОЧНЫЙ ПУЛЬТ</u>		
ANTI ICE WING / WINDOW PROBE/		
L,R ENGAUTO		
ЕLТПРОВ.		
TAWS (ИНДИКАЦИЮ)ПРОВ.		
*IRS.1,2,3ВКЛ.		
*REC ON/OFF (GND CTRL)ВКЛ.		
*FDRSПРОВ		
*CVRПРОВ		
NORMAL BACK UPПРОВ		
ENG FIRE L,R, CARGO FIREПРОВ/TEST		
ВЕНТИЛЯЦИЯКАК ТРЕБ.		
SEAT BELTS, NO SMOKON		
EMER LTARM		
ПУЛЬТ CAB PRESSUREПРОВ.		
LDG ELEVAUTO		
*ДАВЛЕНИЕ В ТОРМОЗАХПРОВ.		
*ДАВЛЕНИЕ В АССИПРОВ.		
<u>ПОДГОТОВКА FMS</u>		
ALIGN IRSΠΡΟΒ.		
*БАЗУ ДАННЫХПРОВ.		
F-PLN RTE1 и 2ВВЕСТИ/ПРОВ		
BETEP CLB/CRZВВЕСТИ		
РАДИОНАВИГНАСТР/ ПРОВ.		
TCASПРОВ		
<u>УСТАНОВКА ДАННЫХ В FMS</u>		
МАССА ТОПЛИВАВВЕСТИ		
МАССА БЕЗ ТОПЛИВАВВЕСТИ ВЗЛЕТНАЯ МАССАПРОВ.		
ВЗЛЁТНЫЕ ДАННЫЕВВЕСТИ		
ДВЕРЬ В ПИЛОТСКУЮ КАБИНУ	ЗАКРЫТЬ.	

Примечание: (*) - подготовка в транзитном аэропорту.



НОРМАЛЬНЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

ПРОЦЕДУРЫ

A-00

2.01

| 3

КОГДА ОБА ПИЛОТА НА СВОИХ РАБОЧИХ МЕСТАХ

НА КОЗЫРЬКЕ ПРИБОРНОЙ ДОСКИ:	НА КОЗЫРЬКЕ ПРИБОРНОЙ ДОСКИ:
*ДАВЛЕНИЕ QNH/QFEУСТ.	*ДАВЛЕНИЕ QNH/QFEУСТ.
*LS / FMS/VORFMS	*LS/FMS/VORFMS
*ND RANGE и CSTR, TCASУСТ.	*ND RANGE и CSTR, TCASУСТ.
*ADF/VORКАК ТРЕБ.	*ADF/VORКАК ТРЕБ.
FCP, HDG/TRK, ALTYCT.	
ТАWSПРОВ	
<u>БОРТОВОЙ ПУЛЬТ:</u>	<u>БОРТОВОЙ ПУЛЬТ:</u>
*КИСЛОРОДНЫЕ МАСКИПРОВ.	*КИСЛОРОДНЫЕ МАСКИПРОВ.
ПРИБОНАЯ ПАНЕЛЬ:	ПРИБОНАЯ ПАНЕЛЬ:
ЯРКОСТЬ DUsОТРЕГУЛИР.	ЯРКОСТЬ DUsОТРЕГУЛИР.
PFD-MFD-EWDΠΡΟΒ.	PFD-MFDПРОВ.
ПРИБОРНАЯ ДОСКА :	
IESIПОДГОТ.	
ЧАСЫПРОВ./УСТ.	
N/W STRGOFF	
<u>ЦЕНТРАЛЬНЫЙ ПУЛЬТ:</u>	<u>ЦЕНТРАЛЬНЫЙ ПУЛЬТ:</u>
АСР1/RMP1ПОДГ.	АСР2/RMP2ПОДГ.
СВЯЗЬ С ПАСС. (РА)ПРОВ.	*FMS:
RCPПРОВ	ДАННЫЕ АЭРОДРОМАСООТВЕТСТВИЕ
*p. EICASПРОВ	РАЗРЕШЕНИЕ АТСПОЛУЧИТЬ
*ЛОКАТОР WXRTEST/SBY	BЫСТАВКУ IRSПРОВ. ВЗЛЁТНАЯ МАССАПРОВ.
*ENG MASTERПРОВ. OFF	ВЗЛЕТНЫЕ ДАННРАСЧИТ/ПРОВ.
*ENG STARTПРОВ. OFF	F-PLN 1и 2ПРОВ.
	*АТС КОДКАК ТРЕБ.
*БРИФИНГ ПЕРЕД ПОЛЁТОМВЫП	

A-00

нормальные процедуры



2.01

ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B Руководство по летной эксплуатации

ПЕРЕД БУКСИР	ОВКОЙ/ЗАПУСКОМ
ПП	НΠ
ЗАГРУЗОЧНАЯ ВЕДОМОСТЬ	ПРОВ. (СМ1)
ВЗЛЕТ.ДАННВВЕСТИ/ИСПРАВ.	ВЗЛЕТ.ДАННЫЕПРОВ.
РЕМНИЗАСТЕГ./ОТРЕГ.	РЕМНИЗСТЕГ./ОТРЕГ.
КРЕСЛООТРЕГ.	креслоОтрег.
MCDUINIT REF/ TAKEOFF	MCDURADIO
	EXT POWEROFF
КАРТА - "ПЕРЕД ПОЛЁТОМ"	
	РАЗР. НА БУКС./ЗАПУСКПОЛУЧ
p.DOOR: ФОРТОЧКИ/ДВЕРИПРОВ.	ФОРТОЧКУПРОВ
MAIN F/PUMPS, AUX RON	
BEACONON	
РУДIDLE	
PARK/ALTN BRAKEKAK TPE6.	
КАРТА "ПЕРЕД ЗАПУСКОМ"	

3	ВАПУСК
ENG START	IGN/ON
ОБЪЯВИТЬ"ЗАПУСК	ПРАВОГО"
ENG MASTER R	ON
ОТКРЫТИЕ КЛАПАНА SAV	1
ОБОРОТЫ N2	
FUEL FLOW	
ДАВЛЕНИЕ OIL PRESS	KOHTP
ЗАЖИГАНИЕ	
N1	
EGT	
ЗАКРЫТИЕ КЛАПАНА SAV	•
ПАРАМЕТРЫ ENG IDLEПРОВ.	
ОБЪЯВИТЬ"ЗАПУСК ЛЕВОГО"	
ПОВТОРИТЬ ПРОЦЕДУРУ ЗАІ ДЛЯ ЛЕВОГО Д	



нормальные процедуры

A-00

2.01

5

ПРОЦЕДУРЫ

ПОСЛЕ ЗАПУСКА ДВИГАТЕЛЕЙ		
ПП	НΠ	
ENG STARTOFF		
APU BLEEDВЫКЛ.		
СИСТЕМЫ EICASПРОВ.	APU ВЫКЛ	
STATUSПРОВ.	ANTI ICE ENGКАК ТРЕБ.	
	SPEED BRAKEGND SPLRS ARMED	
	STAB	
	TRIM RUD/ TRIM AIL0/0	
УПРАВЛЕНИЕПРОВ.	FLAPS	
	УПРАВЛЕНИЕПРОВ	
	RTOON	
КАРТА – "ПОСЛЕ ЗАПУСКА ДВИГАТЕЛЯ"		

РУЛЕНИЕ			
	РАЗРЕШЕН НА РУЛПОЛУЧИТЬ		
RWY TURN OFF, TAXIKAK TPE6	ELAPSED TIMEKAK TPE6		
PARK/ALTN BRAKEВЫКЛ			
N/W STRGВКЛ.			
РУДКАК ТРЕБ			
ТОРМОЗАПРОВ.			
	ТОРМОЗАПРОВ.		
После получения условий выхода:			
	РАЗРЕШЕНИЕ АТСПОДТВЕРДИТЬ		
	FMS F-PLAN/SIDПРОВ.		
	ВЗЛЕТНЫЕ ДАННЫЕПРОВ.		
	FCP HDG/ TRKPRESET		
	ALTПРОВ		
FMAПРОВ.	PFD/ND и FMAПРОВ.		
БРИФИНГПОДТВЕРДИТЬ	CONF TESTВЫП.		
ДОКЛАД КАБИННОГО ЭКИПАЖАПОЛУЧИТЬ			

A-00 6 2.01

нормальные процедуры



летной эксплуатации

Ы

ПЕРЕД ВЗЛЕТОМ		
ПП	НΠ	
САМОЛЁТЫ НА ЗАХОДЕОТСУТСТВУЮТ	ТЕМП. ТОРМОЗОВПРОВ.	
Б/ПРОВОДНИКОВО ВЗЛЁТЕ. ИНФОР.	РАЗРЕШ. НА ИСП. / ВЗЛЕТПОЛУЧ	
STROBEON	АТС кодВКЛ	
ФАРЫ ТО / LANDON	RADARKAK TPEБ.	
	L/R AIRKAК ТРЕБ.	
	ENG STARTКАК ТРЕБ.	
TERR ON NDKAK TPEБ.	TERR ON NDKAK TPEБ.	
	TCASABV, TA/RA	
РАБОЧИЙ СТОЛУБГ		
КАРТА – "ПЕРЕД ВЗЛЁТОМ"		



нормальные процедуры

A-01

2.01

ПРОЦЕДУРЫ

D2TET		
ВЗЛЕТ		
ПП	НП	
ОБЪЯВИТЬ«ВЗЛЕТ V1»		
СHRONОВКЛ		
ТОРМОЗАОТПУСТИТЬ		
РУДNTO		
КВС удерживает руку на РУД до скорости V1		
FMAОБЪЯВИТЬ	PFD/MFDПРОСМОТРЕТЬ	
	N1 NTOПРОВ.	
	PFD/EWD ENGПРОСМОТРЕТЬ	
Ha V ≤ 80 kt:	ДОЛОЖИТЬ:ТО/GA УСТ.	
ПОДТВЕРДИТЬ"100 kt"	ДОЛОЖИТЬ100 kt"	
ПОДТВЕРДИТЬ"V1"	ДОЛОЖИТЬ"V1"	
ОТРЫВ САМОЛЁТАВЫПОЛНИТЬ	ДОЛОЖИТЬ"ROTATE"	
После «отрыва», при положительной вертикальной скорости:	ДОЛОЖИТЬ«В НАБОРЕ »	
команда«Шасси убрать»		
А/РКАК ТРЕБ.	LDG GEARUP	
FMAОБЪЯВИТЬ	RWY TURN OFF, TAXI&TOOFF	
На высоте уменьшения тяги:	ДОЛОЖИТЬ"ШАССИ УБРАНЫ"	
РУДСLМВ		
ДОЛОЖИТЬ FMA"CLMB"		
На высоте разгона:		
РОСТ СКОРОСТИУБЕДИТЬСЯ		
На скорости уборки закрылков Vғ:		
КОМАНДА«FLAPS 1»		
На скорости уборки закрылков Vs:	FLAPS 1YCT.	
КОМАНДА «FLAPS 0»	УБЕДИТЬСЯ/ДОЛОЖИТЬ"FLAPS 1"	
	FLAPS 0	
	SPEED BRAKERET	
	УБЕДИТЬСЯ/ДОЛОЖИТЬ"FLAPS 0"	

A-00 2.01

нормальные процедуры

RRJ-95B

ПРОЦЕДУРЫ

кко-ээв Руководство по летной эксплуатации

ПОСЛЕ ВЗЛЁТА		
ПП	нп	
	ENG STARTKAK TPE6.	
КАРТА-"ПОСЛЕ ВЗЛЁТА"	ANTI ICEKAK TPEБ.	
НАБОР		
MCDUPROG	MCDULEGS	
FCP/FMSУСТ. если AP ON	FCP/FMSУСТ. если AP OFF	
на высоте перехода:		
ДАВЛЕНИЕ STDУСТ. / СРАВ	ДАВЛЕНИЕ STDУСТ. / СРАВ	
КАРТА-"В НАБОРЕ"		
RADAR TILTОТРЕГУЛ.	RADIO/NAVAUTO	
на высоте 10 000ft:		
EFCP«ARPT»	ФАРЫ LANDОFF	
РАДИОНАВИГАЦИЯПРОВ.	RADIO/NAVAUTO	
	EFCP«ARPT»	
	р. EICASПРОВ	
	RADAR, TERRKAK TPE6	

КРЕЙСЕРСКИЙ ПОЛЁТ		
SEAT BELTS	OFF	
СТРАНИЦЫ EICAS	ПРОСМОТРЕТЬ	
ПРОЛЁТ ТОЧЕК	КОНТР.	ПРОЛЁТ ТОЧЕККОНТР.
топливо	КОНТР.	
RADAR	КАК ТРЕБ.	TCASNORM.



нормальные процедуры

ПРОЦЕДУРЫ

A-00

2.01

9

ПОДГОТОВКА К СНИЖЕНИЮ	
пп	НП
LDG ELEVAUTO/MAN ПРОВ.	ПОСАДОЧНЫЕ ДАННЫЕПРОВ.
FMSПОДГОТ.	FMSПРОВ.
IESIПОДГ	TAWS LDG FLAPS3KAK TPE6
АUTO BRKКАК ТРЕБУЕТСЯ	РАЗРЕШ НА СНИЖЕНИЕПОЛУЧИТЬ
	ANTI ICEAUTO
БРИФИНГВЫПОЛНИТЬ	TCASBLW

СНИЖЕНИЕ	
SEAT BELTSON	
СНИЖЕНИЕНАЧАТЬ	
LNAV+VNAVKAK TPE6	
SPEED AUTOKAK TPE6	
FMAОБЪЯВИТЬ	
MCDUVNAV/PROG	FMA ПРОВ.
СНИЖЕНИЕКОНТР.	MCDULEGS
SPEED BRAKEKAK TPE5.	
RADAR TILTОТРЕГУЛ.	
на высоте 10 000ft:	
"CSTR на EFSPВЫБР.	"CSTR на EFSPВЫБР.
РАДИОНАВ, LSВЫБР./ПРОВ.	ФАРЫ LANDON
ТОЧНОСТЬ НАВИГАЦИИПРОВ.	
При получении разрешения на снижение ниже эшелона перехода:	
QNH/QFEYCT./CPAB	QNH/QFEYCT./CPAB
 TERR ON NDKAK ТРЕБ	TERR ON NDKAK TPE6
КАРТА – "НА ПОДХОДЕ"	
ДОКЛАД КАБИННОГО ЭКИПАЖА	ПОЛУЧИТЬ
РАБОЧИЙ СТОЛ	УБРАТЬ

A-00 10 2.01

нормальные процедуры

ОСУХОЙ RRJ-95B Руководство по

летной эксплуатации

ПРОЦЕДУРЫ

ЗАХОД ПО ИЛС (І, ІІ САТ)	
ПП	НΠ
Начальный этап захода	
ФАЗУ "DES"КОНТР.	
FCP ALT FAFYCT.	
15 NM от ВПП: НА ПОДХОДЕУСТ. V "GREEN DOT"	ENG STARTКАК ТРЕБ.
Ha V "green dot": КОМАНДА" FLAPS 1"	ТОЧНОСТЬ НАВИГАЦИИКОНТР.
NOWATIAA I LAI 3 T	FLAPS1УСТАН.
	УБЕДИТЬСЯ/ДОЛОЖИТЬ"FLAPS 1"
При подходе к курсовой зоны ILS:	
LS/FMS/VORLS	LS/FMS/VORLS
Промежуточный/конечный этап захода При приёме сигналов маяков ILS:	
АРРНАЖАТЬ	
УС	T. Vfe -10
FMAОБЪЯВИТЬ	FMAПРОВ.
3AXBAT KYPCAKOHTP.	
ОБЪЯВИТЬ «ЗАХВАТ КУРСА»	
ЗАХВАТ ГЛИССАДЫКОНТР.	
ОБЪЯВИТЬ«ЗАХВАТ ГЛИССАДЫ»	ВЫСОТУ УХОДА НА ВТОРОЙ КРУГУСТ
На высоте 2000 ft от уровня ВПП:	
КОМАНДА"FLAPS 2"	
	FLAPS 2УСТ. УБЕДИТЬСЯ/ДОЛОЖИТЬ" FLAPS 2"
УС	T. Vfe -10
Когда закрылки в положении 2:	
КОМАНДА «ШАССИ ВЫПУСТИТЬ»	
	LDG GEARDOWN
	TO, RW TURN OFF LTON
	AUTO BRAKEПОДТВЕРДИТЬ
	УБЕДИТЬСЯ/ДОЛОЖИТЬ"ШАССИ ВЫПУЩ."

СУХОЙ RRJ-95B Руководство по летной эксплуатации

нормальные процедуры

A-00 2.01

11

ПРОЦЕДУРЫ

	•
Когда шасси выпущены: Vfe-10	
КОМАНДА" FLAPS 3" Когда закрылки 3 выпущены, скорость меньше Vfe:	"FLAPS 3"ВЫП. GND SPLRS
КОМАНДА«FLAPS FULL»	FLAPS FULLУСТ. УБЕДИТЬСЯ/ДОЛОЖИТЬ"FLAPS FULL"
ПРОВ	./УСТ. Vapp*
Б/ПРОВОДНИКОВИНФОРМ.	А/Т (РЕЖИМ SPEED / ВЫКЛ)ПРОВ. CONF TESTВЫП
КАРТА – "ПЕРЕД ПОСАДКОЙ"	
изменения в гмадоклад.	ПАРАМЕТРЫ ПОЛЕТАКОНТР
	Докладывать при превышении:
	-вертикальной скорости – 1000ft/min -заданной скорости захода +10 (Vapp -5) kt -одна точка по ILS
	Максимальное отклонение разрешается:
	 - на 500 ft : 1 точка по курсу и глиссаде - на 300 ft : 0,5 т. по курсу и1точка по глиссаде - тангаж : 2,5° вниз и +10° вверх. - крен 7°.
	Контролировать:
На DH +100ft (или MDA//MDH +100):	- угол атаки ~ 6°
"APPROACH DH"KOHTP.	"APPROACH DH"KOHTP. ДОЛОЖИТЬ" APROACH MIN."
ОБЪЯВИТЬ""ПРОДОЛЖАЕМ" На высоте принятия решения (или МDA/MDH):	
"DH" (MINIMUM)СОНТР. ОБЪЯВИТЬ"САДИМСЯ" или"УХОДИМ НА ВТОРОЙ КРУГ"	КОНТР. (ДОЛОЖИТЬ)"DH".(MINIMUM)MDA/MDH
АР/А/ТВЫКЛ	

<u>Примечание:</u> *ПП - в автоматическом заходе, НП - в ручном заходе.

A-00 2.01

нормальные процедуры

RRJ-95B

летной эксплуатации

ПРОЦЕДУРЫ

ЗАХОД НА ПОСАДКУ ПО НЕТОЧНЫМ СИСТЕМАМ

RNAV, GPS, NDB, VOR

Управление от FMS (Managed guidance), заход имеется в базе данных и точность навигации приемлема

даппых и точность навигации присмысма		
ПП	НП	
Начальный этап захода		
ФАЗУ "DES"КОНТР.		
FCP ALT FAFYCT.		
15 NM от ВПП:		
V "green dot"	ENG STARTКАК ТРЕБ.	
МЕСТОПОЛОЖЕНИЕКОНТР.	ТОЧНОСТЬ НАВИГАЦИИКОНТР.	
RADAR TILTОТРЕГУЛИР.		
Промежуточный/конечный этап захода		
Ha V "green dot":		
КОМАНДА«FLAPS 1»	FLAPS 1	
	УБЕДИТЬСЯ/ДОЛОЖИТЬ"FLAPS 1"	
	RANGE MODEKAK TPE6.	
, ,	Г. Vfe -10	
КОМАНДА"FLAPS 2 "		
	FLAPS 2УСТ. УБЕДИТЬСЯ/ДОЛОЖИТЬ	
ÀC_	Γ. Vfe -10	
Когда закрылки в положении 2:		
КОМАНДА"ШАССИ ВЫПУСТИТЬ"	LDG GEARDOWN TO, RWY TURN OFF LTON AUTO BRAKEПОДТВЕРДИТЬ УБЕД. /ДОЛОЖ"ШАССИ ВЫПУЩ."	
Когда шасси выпущены: КОМАНДА" FLAPS 3"	FLAPS 3	

RRJ-95B Руководство по летной эксплуатации

нормальные процедуры

A-00

2.01

ПРОЦЕДУРЫ

Когда закрылки в положении 3:	
КОМАНДА«FLAPS FULL»	
	FLAPS FULLУСТ. УБЕДИТЬСЯ/ДОЛОЖИТЬ"FLAPS FULL"
ПРОВ	/YCT. Vapp *
Когда заход разрешён, 2nm до FAF:	
	КОНТР.
	НАЖАТЬ
	KOHTP.
* ВЫСОТУ УХОДА НА ВТОРОЙ КРУГ НА Р	FD
После прохода точки FAF:	
местоположение	КОНТР.
УГОЛ НАКЛОНА ТРАЕКТОРИИ	КОНТР.
Б/ПРОВОДНИКОВИНФОРМИРОВАТЬ	A/T (РЕЖИМ SPEED / ВЫКЛ)ПРОВ.
	CONF TESTВЫП.
КАРТА – "ПЕРЕД ПОСАДКОЙ"	
ИЗМЕНЕН. В FMAДОКЛАД.	ПАРАМЕТРЫ ПОЛЕТАКОНТР
	докладывать при превышении:
	-вертикальной скорости : – 1000 ft/min -заданной скорости : +10 (Vapp: -5) kt максимальное отклонение разрешается:
	-Тангаж : – 2,5° вниз и +10° вверх -Крен : 7°
	контролировать:
Ha MDA/MDH+100ft:	- угол атаки: ∼ 6°
na MDA/MDn+1001t.	ДОЛОЖИТЬ:"АРКОАСН MININUM"
ОБЪЯВИТЬ""ПРОДОЛЖАЕМ" На MDA/MDH:	
"MINIMUM"КОНТРОЛ.	ДОЛОЖИТЬ"МІМІМІМ"
ОБЪЯВИТЬ	
"УХОДИМ НА ВТОРОЙ КРУГ"	
АР/АТВЫКЛ	

<u>Примечание:</u> * ПП - в автоматическом заходе, НП - в ручном заходе.

A-00 2.01

нормальные процедуры

RRJ-95B

летной эксплуатации

ПРОЦЕДУРЫ

ЗАХОД НА ПОСАДКУ ПО НЕТОЧНЫМ СИСТЕМАМ

NDB, VOR Управление с FCP (Selected guidance)

Управление с FCP (Selected guidance)	
ПП	НП
Начальный этап захода	
ФАЗА "DES"КОНТР	
FCP ALT FAFYCT.	
15 NM от ВПП:	
V "green dot"УСТ.	ENG STARTКАК ТРЕБ.
МЕСТОПОЛОЖЕНИЕКОНТР.	ТОЧНОСТЬ НАВИГАЦИИКОНТР.
RADAR TILTОТРЕГУЛИР.	
Промежуточный/конечный этап захода	
ТRKВКЛЮЧИТЬ	
Ha V "green dot": КОМАНДА«FLAPS 1»	
(1) (1) (1) (1) (1) (1) (1) (1) (1) (1)	FLAPS 1
	УБЕДИТЬСЯ/ДОЛОЖИТЬ"FLAPS 1"
RANGE MODEKAK TPE6.	RANGE MODEKAK TPEБ.
УСТ. Vfe -10	
КОМАНДА"FLAPS 2 "	
	FLAPS 2УСТ. УБЕДИТЬСЯ/ДОЛОЖИТЬ
AC.	T. Vfe -10
Когда закрылки в положении 2:	
КОМАНДА"ШАССИ ВЫПУСТИТЬ"	LDG GEARDOWN TO, RWY TURN OFF LTON AUTO BRAKEПОДТВЕРДИТЬ УБЕДИТЬСЯ./ДОЛОЖИТЬ"ШАССИ ВЫПУЩ."
Когда шасси выпущены:	
КОМАНДА FLAPS 3"	
	FLAPS 3
Когда закрылки 3 выпущены, V < Vfe:	
КОМАНДАRFLAPS FULL» FPABKЛ	FLAPS FULLУСТ. УБЕДИТЬСЯ/ДОЛОЖИТЬ



нормальные процедуры

A-00

2.01

ПРОЦЕДУРЫ

ПРОВ	/YCT. Vapp *
	- Vapp
В точке FAF:	
*) УГОЛ НАКЛОНА ТРАЕКТОРИИ (FPA) на	PFD
После прохода точки FAF (ниже высоты	ухода на второй круг):
*) ВЫСОТУ УХОДА НА ВТОРОЙ КРУГ на Р	FD
*) УГОЛ НАКЛОНА ТРАЕКТОРИИ (FPA/V/S))РЕГУЛИРОВАТЬ
Б/ПРОВОДНИКОВИНФОРМ	А/T (РЕЖИМ SPEED / ВЫКЛ)ПРОВ.
	CONF TESTВЫП.
КАРТА – "ПЕРЕД ПОСАДКОЙ"	
изменен. в гмадоклад.	ПАРАМЕТРЫ ПОЛЕТАКОНТР
	докладывать при превышении:
	-вертикальной скорости : – 1000 ft/min -заданной скорости : +10 (Vapp: -5) kt
	максимальное отклонение разрешается:
	-тангаж : – 2,5° вниз и +10° вверх -крен : 7°
	Контролировать:
Ha MDA/MDH+100ft:	- угол атаки: ∼ 6°
ОБЪЯВИТЬ"ПРОДОЛЖАЕМ" На MDA/MDH:	ДОЛОЖИТЬ:"APROACH MININUM"
"МІПІМИМ"КОНТРОЛ.	КОНТР. И ДОЛОЖИТЬ"МІΝІМИМ"
ОБЪЯВИТЬ"САДИМСЯ" илиУХОДИМ НА ВТОРОЙ КРУГ"	
АР/АТВЫКЛ	

<u>Примечание:</u> * ПП - в автоматическом заходе, НП - в ручном заходе.

A-01 2.01

нормальные процедуры

О СУХОЙ

ПРОЦЕДУРЫ

Summer Specif of Summer Agreemants		
RRJ-95B		
Руководство по		
етной эксплуатации		

ПОСАДКА	
ПП	НΠ
На высоте 30 -20 ft:	
выравниваниевыполнить	
РУДIDLE	
После приземления:	
РЕВЕРС (на V ≤170kt)МАХ	ДОЛОЖИТЬ"FLAPS FULL",
ТОРМОЖЕНИЕКАК ТРЕБ.	"REVERS","DECEL"
На скорости 80 kt:	
REVIDLE	ДОЛОЖИТЬ«80 kt»
РЕВЕРСВЫКЛ.	ДОЛОЖИТЬ:«40kt»
РУД на V руленияFWD IDLE	
До скорости 20 kt:	
AUTO BRAKE ВЫКЛ	

УХОД НА ВТОРОЙ КРУГ (FD ВКЛ, АР,А/Т ВЫКЛ)	
Уход на второй круг с	высоты ниже DH/MDA/MDH
РУДТОGA ОБЪЯВИТЬВТОРОЙ КРУГ/FLAPS 2" НАБОР ВЫСОТЫВЫПОЛНИТЬ FMAОБЪЯВИТЬ	FLAPS»2»УСТАНОВИТЬ
КОМАНДА"ШАССИ УБРАТЬ" АР,А/ТКАК ТРЕБ.	LDG GEARUP PEЖИМ LNAV или HDGBЫБРАТЬ TO, RWY TURN OFF LTOFF ДОЛОЖИТЬUBCCИ УБРАНЫ
На высоте уменьшения тяги: РУД	ЗАКРЫЛКИПОЭТАПНО УБРАТЬ



нормальные процедуры

A-00 2.01

17

ПРОЦЕДУРЫ

УХОД НА ВТОРОЙ І	(РУГ (FD, АР,А/Т ВЫКЛ)	
ПП	НП	
Уход на второй круг с высоты ниже DH/MDA/MDH		
РУДTOGA ОБЪЯВИТЬ"УХОДИМ НА ВТОРОЙ КРУГ/FLAPS 2"		
ТАНГАЖ 15°УСТ.	FLAPS»2»УСТАНОВИТЬ	
FMAОБЪЯВИТЬ	ОБЪЯВИТЬ"В НАБОРЕ"	
КОМАНДА "ШАССИ УБРАТЬ"	УБЕДИТЬСЯ/ДОЛОЖИТЬFLAPS 2	
АР/АТКАК ТРЕБ.	LDG GEARUP	
	РЕЖИМ LNAV или HDGВЫБРАТЬ	
	TO, RWY TURN OFF LTOFF	
	ДОЛОЖИТЬШАССИ УБРАНЫ	
На высоте уменьшения тяги: РУД		
	ЗАКРЫЛКИПОЭТАПНО УБРАТЬ	

УХОД НА ВТОРОЙ КРУГ (АР, А/Т ВКЛ)									
Уход на второй круг с	Уход на второй круг с высоты выше DH/MDA/MDH								
КНОПКУ ТОБА	FLAPS»2»УСТАНОВИТЬ ОБЪЯВИТЬ"В НАБОРЕ" УБЕДИТЬСЯ/ДОЛОЖИТЬFLAPS 2								
	LDG GEARUP								
	РЕЖИМ LNAV или HDGВЫБРАТЬ								
	TO, RWY TURN OFF LTOFF								
На высоте уменьшения тяги:	ДОЛОЖИТЬШАССИ УБРАНЫ								
ЗАДАТЧИК "АLТ"НАЖАТЬ На высоте разгона скорости:									
СКОРОСТЬКОНТР.	ЗАКРЫЛКИПОЭТАПНО УБРАТЬ								

A-00 2.01

нормальные процедуры

RRJ-95B

ПРОЦЕДУРЫ

Руководство по летной эксплуатации

ПОСЛЕ	ПОСЛЕ ПОСАДКИ								
ПП	НΠ								
LAND LT	OFF (CM1)								
TAXI & TO LT	TAXI (CM1)								
STROBEOFF	CHRONOSTOP								
SPEED BRAKE** RET	FLAPS0								
	ANTI – ICEКАК ТРЕБ.								
	TCASВЫКЛ.								
	АРИЗАПУСТИТЬ								
	RADAROFF								
	ТРАНСПОНДЕРКАК ТРЕБ								
	ТЕМПЕРАТУРУ ТОРМОЗОВКОНТР.								
КАРТА - "ПОСЛЕ ПОСАДКИ"									

HA CT	НА СТОЯНКЕ ***									
PARK/ALTN BRAKEВКЛ.	ФАРЫКАК ТРЕБ.									
ENG MASTER (L, R)OFF	APU BLEEDON									
КОНТАКТ С ТЕХНИКОМУСТ.	ELAPSED TIMEOCTAHOBUTЬ									
p.DOOR SLIDEПРОВ./НЕ ГОРИТ	IRSПРОВ.									
BEACONOFF	МНЕМОКАДРЫПРОВ.									
FUEL PUMPS (кроме AUX L)OFF										
N/W STRGOFF										
SEAT BELTSOFF										
ЯРКОСТЬ ДИСПЛЕЕВУМЕНЬШИТЬ КАРТА - "НА СТОЯНКЕ"	ЯРКОСТЬ ДИСПЛЕЕВУМЕНЬШИТЬ									



нормальные процедуры

A-00 2.01

19

ПРОЦЕДУРЫ

БЕЗОПАСНОСТЬ САМОЛЕТА НА СТОЯНКЕ									
ПП	нп								
PARK/ALTN BRAKEВКЛ	ФАРЫ, ВНЕШНЕЕ ОСВЕЩЕНИЕВЫКЛ								
IRS 1,2,3OFF	APU BLEEDOFF								
NO SMOKOF	= APUвыкл								
	PUMP AUX LOFF								
	EMER LTOFF								
	EXT PWRKAК ТРЕБ.								
КАРТА "ПЕРЕД ПОКИДАНИЕМ САМОЛЕТА"	BAT 1,2,3,4OFF								

^{**}это действие является сигналом начала выполнения процедур после посадки для НП
*** В случае буксировки до остановки на стоянке:

BEACON	ON
SEAT BELTS	ON

ПОСЛЕПОЛЁТНЫЙ ОСМОТР САМОЛЕТА							
*ВНЕШ. ОСМОТР ВСВЫПОЛНИТЬ							

Примечание: (*) – маршрут осмотра как в транзитном аэропорту.

20 A-00

2.01

нормальные процедуры

СУХОЙ

RRJ-95B

Руководство по
летной эксплуатации

ПРОЦЕДУРЫ

Эта страница преднамеренно оставлена пустой

СУХОЙ ТВАНИОМ ОМЕНТЫ RRJ 95В Руководство по летной эксплуатации

ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

A-00

3.00

СОДЕРЖАНИЕ

3.00 СОДЕРЖАНИЕ	
3.01 СКОРОСТИ	1
3.02 ПОСАДОЧНАЯ ДИСТАНЦИЯ	
ПОСАДОЧНАЯ ДИСТАНЦИЯ В КОНФИГУРАЦИИ 3 3	1
ПОСАДОЧНАЯ ДИСТАНЦИЯ В КОНФИГУРАЦИИ FULL	2
ПОСАДОЧНАЯ ДИСТАНЦИЯ ПРИ АВТОМАТИЧЕСКОЙ ПОСАДКЕ С	
ИСПОЛЬЗОВАНИЕМ АВТОМАТА ТОРМОЖЕНИЯ	
3.03 ОДИН ДВИГАТЕЛЬ НЕ РАБОТАЕТ	
МАКСИМАЛЬНАЯ ВЫСОТА ПОЛЁТА	
СНИЖЕНИЕ С ЭШЕЛОНА ПОЛЕТА	
ГОРИЗОНТАЛЬНЫЙ ПОЛЕТ	
ОПРЕДЕЛЕНИЕ ТОПЛИВА И ВРЕМЕНИ ДО ПОСАДКИ	
ОПРЕДЕЛЕНИЕ ТОПЛИВА И ВРЕМЕНИ ДО ПОСАДКИ	
3.04 ВСЕ ДВИГАТЕЛИ РАБОТАЮТ	1
МАКСИМАЛЬНАЯ И ОПТИМАЛЬНАЯ ВЫСОТА	
ОПРЕДЕЛЕНИЕ ТОПЛИВА И ВРЕМЕНИ ДО ПОСАДКИ	
СНИЖЕНИЕ С ЭШЕЛОНА ПОЛЕТА	
ПОЛЕТ НА ЗАПАСНОЙ АЭРОДРОМ	6
ПОЛЕТ В РЕЗГЕРМЕТИЗИРОВАННОМ САМОЛЕТЕ	9
3.05 ОПРЕДЕЛЕНИЕ ВОЗДУШНОЙ ДИСТАНЦИИ	
3.06 ОПРЕДЕЛЕНИЕ СОСТАВЛЯЮЩИХ ВЕТРА	
3.07 ТАБЛИЦА ПЕРЕВОДА: QFE – QNH	
3.08 ПЕРЕВОД ЧИСЛА М В ИНДИКАТОРНУЮ ЗЕМНУЮ СКОРОСТЬ	1

2 3.00

ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

СУХОЙ

RRJ 95В

Руководство по
летной эксплуатации

СОДЕРЖАНИЕ

Эта страница преднамеренно оставлена пустой

скорости

A-01 3.01

1

3.01 СКОРОСТИ

ЭКСГ	ЭКСПЛУАТАЦИОННЫЕ СКОРОСТИ (узлы)									
ПОЛЕТНАЯ	_		GREEN	VIs						
МАССА (1000 кг)	F	Ø	DOT	Конфиг. FLAPS 3	V_{REF}					
26	141	200	215	118	115					
28	146	200	215	123	119					
30	151	200	215	127	123					
32	155	200	215	131	128					
34	160	200	215	135	131					
36	165	200	215	139	135					
38	169	200	215	143	139					
40	173	200	218	147	143					
42	177	200	222	150	146					
44	181	200	225	154	150					
46	185	200	225	157	153					

ВНИМАНИЕ:

Выдерживание скоростей указанных в таблице обязательно.

2 A-00

ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

СКОРОСТИ

ИСТИКИ

RRJ 95BРуководство по
петной эксплуатации

На взлете:

F — минимальная скорость полета в конфигурации 1.

На взлете – используется как скорость после достижения, которой рекомендуется переход из конфигурации 2 в конфигурацию 1.

S – минимальная скорость полета в конфигурации 0.

На взлете – используется как рекомендуемая скорость перехода из конфигурации 1 в конфигурацию 0.

— GREEN DOT наивыгоднейшая эксплуатационная скорость набора высоты и снижения в конфигурации 0 при отказе одного двигателя, на которой аэродинамическое качество максимально.

V_{LS} - минимальная выбираемая скорость полета.

ПРИ ЗАХОДЕ НА ПОСАДКУ

— GREEN DOT наивыгоднейшая эксплуатационная скорость набора высоты и снижения в конфигурации 0 при отказе одного двигателя, на которой аэродинамическое качество максимально.

S – минимальная скорость полета в конфигурации 0. При заходе на посадку – используется как скорость, после достижения которой рекомендуется переход из конфигурации 0 в конфигурацию 1.

– минимальная скорость полета в конфигурации 1.

При заходе на посадку – используется как рекомендуемая скорость, при достижении которой рекомендуется переход из конфигурации 1 в конфигурацию 2.

V_{LS} — минимальная выбираемая скорость полета.

V_{REF} _ скорость захода на посадку со всеми работающими двигателями.

 V_{APP} – рекомендованная скорость конечного этапа захода на посадку.

 $V_{\sf APP}$ определяется по соотношению:

$V_{APP} = V_{REF} + \Delta V_{Wx} + \Delta V_{REF, \Gamma Ze}$

- ΔV_{Wx} поправка к скорости V_{REF} , обусловленная встречной составляющей ветра W_X на ВПП и при W_X > 10 kt определяемая как ΔV_{Wx} = 0.3* WX , но не более 15 kts
- ΔV_{REF} поправка к скорости V_{REF} , обусловленная конкретными условиями посадки.



A-00

3.01

СКОРОСТИ

Поправка ΔV_{REF} равна:

- 5 kt при автоматическом заходе на посадку;
- 5 kt при боковой составляющей ветра W_Z > 10 kt;
- 5 kt при турбулентности;
- 5 kt при отказе одного двигателя;
- 10 kt при полёте в условиях обледенения.

При наличии двух и более из вышеуказанных факторов поправки не суммируется, а принимается одно наибольшее значение.

При возникновении отказов систем, влияющих на характеристики самолета (гидравлической системы или системы управления самолетом), поправка ΔV_{REF} указана в QRH по каждому отказному случаю отдельно.

В случае возникновения более чем одного отказа поправки на отказные ситуации не суммируется, а принимается одно наибольшее значение. При этом прочие поправки на условия посадки в расчет не принимаются (за исключением поправки ΔV_{WX}).

В случаях применения поправок ΔV_{WX} или ΔV_{REF} , фактическая посадочная дистанция увеличится на 4,5% на каждые 5 kt превышения V_{APP} над V_{REF} .

A-00 3.01

ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

RRJ 95B
Pykobodctbo no

летной эксплуатации

СКОРОСТИ

Эта страница преднамеренно оставлена пустой



посадочная дистанция

A-01

1

3.02 ПОСАДОЧНАЯ ДИСТАНЦИЯ

ПОСАДОЧНАЯ ДИСТАНЦИЯ В КОНФИГУРАЦИИ 3

Фактическая посадочная дистанция - расстояние по горизонтали, необходимое для выполнения посадки и полной остановки самолета на ВПП от точки на высоте 50 футов (15 м) над посадочной поверхностью.

		ΦА	ФАКТИЧЕСКАЯ ПОСАДОЧНАЯ ДИСТАНЦИЯ (Метры)								
	адочный вес 1000 кг)	26	28	30	32	34	36	38	40	42	44
яние ПП	СУХАЯ	753	785	822	858	892	929	968	1009	1050	1089
Состояние ВПП	МОКРАЯ	1094	1151	1217	1282	1347	1415	1483	1550	1618	1685

ТАБЛИЦА ПОПРАВОК

Конфигурация 3		ПОПРАВКА К ФАКТИЧЕСКОЙ ПОСАДОЧНОЙ ДИСТАНЦИИ								
				ВПП ПОКРЫТА						
	сухая впп	мокрая впп	водой 6.3 мм (1/4 inch)	водой 12.7 мм (1/2 inch)	слякотью 6.3 мм (1/4 inch)	слякотью 12.7 мм (1/2 inch)	плотным снегом	льдом		
выше уровня моря на каждую 1000 футов	3,11%	3,54%								
встречный ветер на каждые 10 узлов	%	%						·		
попутный ветер на каждые 10 узлов	%	%								

В случаях применения поправок ΔV_{WX} или ΔV_{REF} для увеличения скорости конечного этапа захода на посадку V_{APP} , фактическая посадочная дистанция увеличивается на 4,5% на каждые 5 kt превышения V_{APP} над V_{REF} .

Расчеты выполнены:

- с учетом предельно передней центровки
- без учета использования реверса обоих двигателей
- с учетом нормального использования тормозов пилотом
- без учета нормальной работы тормозных щитков

<u>Примечание:</u> Дистанции указанны в таблице только для использования в полете. Перед вылетом для расчета дистанций использовать сведения, размещенные в РЛЭ 1.03.

ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

посадочная дистанция



ПОСАДОЧНАЯ ДИСТАНЦИЯ В КОНФИГУРАЦИИ FULL

Фактическая посадочная дистанция - расстояние по горизонтали, необходимое для выполнения посадки и полной остановки самолета на ВПП от точки на высоте 50 футов (15 м) над посадочной поверхностью.

		ΦА	РАКТИЧЕСКАЯ ПОСАДОЧНАЯ ДИСТАНЦИЯ (Метры)								
	адочный вес 000 кг)	26	28	30	32	34	36	38	40	42	44
яние П	СУХАЯ	786	823	862	899	924	970	1004	1043	1083	1124
Состояние ВПП	МОКРАЯ	1116	1180	1247	1313	1379	1448	1514	1582	1651	1719

ТАБЛИЦА ПОПРАВОК

Конфигурация FULL		ПОПРАВКА К ФАКТИЧЕСКОЙ ПОСАДОЧНОЙ ДИСТАНЦИИ								
		Мок-		ВПП ПОКРЫТА						
	сухая впп	рая впп	водой 6.3 мм (1/4 inch)	водой 12.7 мм (1/2 inch)	слякотью 6.3 мм (1/4 inch)	слякотью 12.7 мм (1/2 inch)	плотным снегом	льдом		
выше уровня моря на каждую 1000 футов	3,11%	3,5%								
встречный ветер на каждые 10 узлов	%	%								
попутный ветер на каждые 10 узлов	%	%								

В случаях применения поправок ΔV_{WX} или ΔV_{REF} для увеличения скорости конечного этапа захода на посадку V_{APP} , фактическая посадочная дистанция увеличивается на 4,5% на каждые 5 kt превышения V_{APP} над V_{REF} .

Расчеты выполнены:

- с учетом предельно передней центровки
- без учета использования реверса обоих двигателей
- с учетом нормального использования тормозов пилотом
- без учета нормальной работы тормозных щитков

<u>Примечание:</u> Дистанции указанны в таблице только для использования в полете. Перед вылетом для расчета дистанций использовать сведения, размещенные в РЛЭ 1.03.



посадочная дистанция

A-00 3.02

3

ПОСАДОЧНАЯ ДИСТАНЦИЯ ПРИ АВТОМАТИЧЕСКОЙ ПОСАДКЕ С ИСПОЛЬЗОВАНИЕМ АВТОМАТА ТОРМОЖЕНИЯ

4 3.02

A-00

ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

ПОТЕТЬ RRJ 95B Руководство по

летной эксплуатации

посадочная дистанция

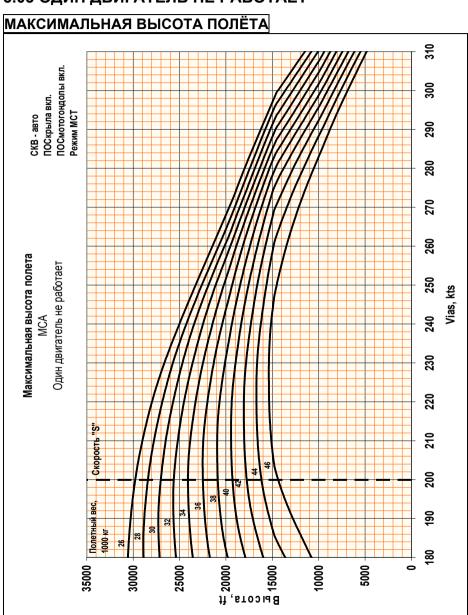
Эта страница преднамеренно оставлена пустой

ОДИН ДВИГАТЕЛЬ НЕ РАБОТАЕТ

A-00 3.03

1

3.03 ОДИН ДВИГАТЕЛЬ НЕ РАБОТАЕТ



ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

ОДИН ДВИГАТЕЛЬ НЕ РАБОТАЕТ



СНИЖЕНИЕ С ЭШЕЛОНА ПОЛЕТА



ОДИН ДВИГАТЕЛЬ НЕ РАБОТАЕТ

A-01 3.03

3

продолжение

A-01

ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

ОДИН ДВИГАТЕЛЬ НЕ РАБОТАЕТ

RRJ 95B

летной эксплуатации

ГОРИЗОНТАЛЬНЫЙ ПОЛЕТ



ОДИН ДВИГАТЕЛЬ НЕ РАБОТАЕТ

A-01 3.03

5

ОПРЕДЕЛЕНИЕ ТОПЛИВА И ВРЕМЕНИ ДО ПОСАДКИ

6 A-01

ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

СУХОЙ

RRJ 95В

Руководство по
летной эксплуатации

ОДИН ДВИГАТЕЛЬ НЕ РАБОТАЕТ

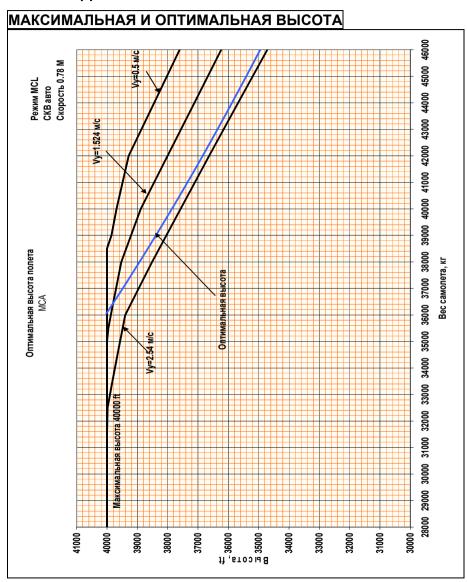
Продолжение

ВСЕ ЛВИГАТЕЛИ РАБОТАЮТ

A-00 3.04

1

3.04 ВСЕ ДВИГАТЕЛИ РАБОТАЮТ



ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

ВСЕ ДВИГАТЕЛИ РАБОТАЮТ



ОПРЕДЕЛЕНИЕ ТОПЛИВА И ВРЕМЕНИ ДО ПОСАДКИ



ВСЕ ДВИГАТЕЛИ РАБОТАЮТ

A-01 3.04

3

Продолжение

4 A-01

ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

ВСЕ ДВИГАТЕЛИ РАБОТАЮТ



СНИЖЕНИЕ С ЭШЕЛОНА ПОЛЕТА



ВСЕ ДВИГАТЕЛИ РАБОТАЮТ

A-01 3.04

5

продолжение

6 A-01

ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

ВСЕ ДВИГАТЕЛИ РАБОТАЮТ

СУХОЙ

RRJ 95В

Руководство по
летной эксплуатации

ПОЛЕТ НА ЗАПАСНОЙ АЭРОДРОМ



ВСЕ ДВИГАТЕЛИ РАБОТАЮТ

A-01 3.04

7

продолжение

8 3.04

ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

ВСЕ ДВИГАТЕЛИ РАБОТАЮТ

СУХОЙ

RRJ 95В

Руководство по
летной эксплуатации

продолжение



ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

ВСЕ ДВИГАТЕЛИ РАБОТАЮТ

A-01 3.04

9

ПОЛЕТ В РЕЗГЕРМЕТИЗИРОВАННОМ САМОЛЕТЕ

ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

ВСЕ ДВИГАТЕЛИ РАБОТАЮТ

СУХОЙ

RRJ 95В

Руководство по
летной эксплуатации

продолжение



ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

ВСЕ ДВИГАТЕЛИ РАБОТАЮТ

A-01

3.04

11

продолжение

A-01

ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

летной эксплуатации

ВСЕ ДВИГАТЕЛИ РАБОТАЮТ



ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

ОПРЕДЕЛЕНИЕ ВОЗДУШНОЙ ДИСТАНЦИИ

A-01 3.05

1

3.05 ОПРЕДЕЛЕНИЕ ВОЗДУШНОЙ ДИСТАНЦИИ

3.05

ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

RRJ 95B

летной эксплуатации

ОПРЕДЕЛЕНИЕ ВОЗДУШНОЙ ДИСТАНЦИИ

ОПРЕДЕЛЕНИЕ СОСТАВЛЯЮЩИХ ВЕТРА

ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

A-00 3.06

3.06 ОПРЕДЕЛЕНИЕ СОСТАВЛЯЮЩИХ ВЕТРА

1) (1)	Скорость ветр ВПП (узль	2	9	15	20	25	30	35	9	45	20	22	09	65	02
	80	Ω.	9	15	20	25	53	34	39	4	49	54	29	64	69
	70	2	6	4	19	23	28	33	38	42	47	52	26	61	99
	60 7 ветра	4	6	13	17	22	26	30	35	39	43	48	52	26	61
	40 50 Боковая ляющая (узлы)	4	œ	7	15	19	23	27	31	34	38	42	46	20	54
ЫŇ	40 Боке Влякс (уз	က	9	10	13	16	19	22	26	29	32	35	39	42	45
рав	30 40 50 Боковая составляющая (узлы)	က	2	œ	10	13	15	9	20	23	25	28	30	33	35
Ē	Ñ	7	က	2	7	6	10	12	4	15	17	19	21	22	24
ž	10	_	7	က	က	4	2	9	7	∞	6	6	10	7	12
1eBb	170	+5	+10	+15	+20	+25	+29	+34	+39	+44	+49	+54	+59	+64	69+
<u>-</u>	160	+5	6 +	41	+19	+23	+28	+33	+38	+42	+47	+52	+26	+61	99+
₩ B	150 етра	‡	<u>ნ</u>	+13	+17	+22	+26	+30	+35	+39	+43	448	+52	+56	+61
ЭЕНИ	140 ная цая вы	4	8	+11	+15	+19	+23	+27	+31	+34	+38	+42	+46	+50	+54
равл	130 140 Попутная вляющая (узлы)	+3	9+	+10	+13	+16	+19	+22	+26	+29	+32	+35	+39	+42	+45
ина	120 130 140 150 Попутная составляющая ветра (узлы)	£ +	+2	φ	+10	+13	+15	+18	+20	+23	+25	+28	+30	+33	+35
етра	110	42	+3	+2	2 +	6+	+10	+12	+14	+15	+17	+19	+21	+22	+24
Угол между направлением ветра и направлением ВПП (левый или правый)	100	+	+2	£ +	ę +	4	+2	9+	+7	φ	6+	6+	+10	+	+12
Лени	08	7	-5	ငှ	ကု	4	-5	9	-7	φ	<u>ဝ</u> -	ဝှ	-10	-11	-12
прав	02	7	ဗု	-5	-2	ဝှ	-10	-12	4	-15	-17	-19	-21	-22	-24
ь Y	50	ကု	ငှ	φ	-10	-13	-15	-18	-20	-23	-25	-28	-30	-33	-35
жеж	30 40 50 50 Встречная составляющая ветра (узлы)	ကု	φ	-10	-13	-16	-19	-22	-26	-29	-32	-35	-39	-42	-45
5	3 40 50 ВСТРЕЧНАЯ (УЗЛЫ)	4	ထု	7	-15	-19	-23	-27	-31	-34	98	42	46	-20	-54
_ >	30 Вс	4	ဝ-	-13	-17	-22	-26	-30	-35	-39	43	48	-52	-56	-61
	20 CO	5-	6-	-14	-19	-23	-28	-33	-38	-42	-47	-52	-56	-61	99-
	10	-5	-10	-15	-20	-25	-29	-34	-39	44	-49	-54	-59	-64	69-
ен во (1)	Скорость ветр	2	10	15	20	25	30	35	40	45	20	55	09	65	0.2

3.06

ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

СУХОЙ

RRJ 95B

Руководство по
летной эксплуатации

ОПРЕДЕЛЕНИЕ СОСТАВЛЯЮЩИХ ВЕТРА



ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

A-00

ТАБЛИЦА ПЕРЕВОДА: QFE - QNH

3.07

1

3.07 ТАБЛИЦА ПЕРЕВОДА: QFE - QNH

3.07

ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

СУХОЙ

RRJ 95В

Руководство по
летной эксплуатации

ТАБЛИЦА ПЕРЕВОДА: QFE - QNH

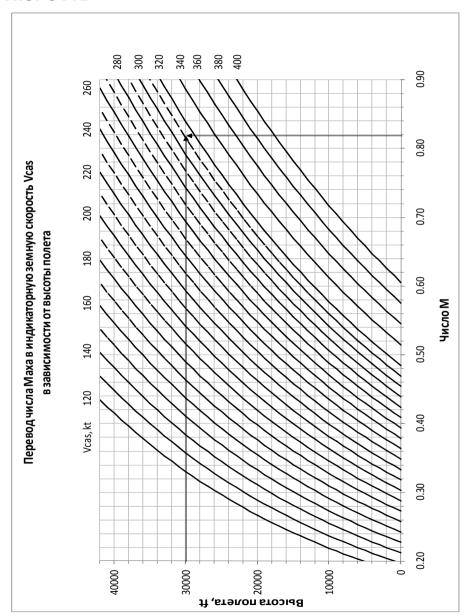
ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

ПЕРЕВОД ПРИБОРНОЙ СКОРОСТИ В ЧИСЛО М

A-00 3.08

1

3.08 ПЕРЕВОД ЧИСЛА М В ИНДИКАТОРНУЮ ЗЕМНУЮ СКОРОСТЬ



3.08

ЛЕТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

RRJ 95B

летной эксплуатации

ПЕРЕВОД ПРИБОРНОЙ СКОРОСТИ В ЧИСЛО М



A-00

4.00

СОДЕРЖАНИЕ ГЛАВЫ

4.00 СОДЕРЖАНИЕ ГЛАВЫ

- 4.10 ВВЕДЕНИЕ
- 4.20 УКАЗАНИЯ ПО ПИЛОТИРОВАНИЮ
- 4.21 СИСТЕМА КОНДИЦИОНИРОВАНИЯ ВОЗДУХА
- 4.22 ОБОРУДОВАНИЕ АВТОМАТИЧЕСКОГО УПРАВЛЕНИЯ ПОЛЕТОМ
- 4.23 СВЯЗНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ
- 4.24 СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ
- 4.25 ОБОРУДОВАНИЕ КАБИНЫ ЭКИПАЖА
- 4.26 ПОЖАРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ
- 4.27 СИСТЕМА УПРАВЛЕНИЯ САМОЛЕТОМ
- 4.28 ТОПЛИВНАЯ СИСТЕМА
- 4.29 ГИДРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА
- 4.30 ПРОТИВООБЛЕДЕНИТЕЛЬНАЯ СИСТЕМА
- 4.31 ПРИБОРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ
- 4.32 ШАССИ
- 4.33 ОСВЕЩЕНИЕ И СВЕТОВАЯ СИГНАЛИЗАЦИЯ
- 4.34 НАВИГАЦИОННОЕ ОБОРУДОВАНИЕ
- 4.35 КИСЛОРОДНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ
- 4.36 ПНЕВМАТИЧЕСКАЯ СИСТЕМА
- 4.49 ВСПОМОГАТЕЛЬНАЯ СИЛОВАЯ УСТАНОВКА
- 4.52 ДВЕРИ, ЛЮКИ, СТВОРКИ
- 4.70 СИЛОВАЯ УСТАНОВКА
- 4.80 ПРОЧИЕ АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ
- 4.90 АВАРИЙНАЯ ЭВАКУАЦИЯ

Примечание: Подробное содержание приводится в начале каждого раздела

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

СОДЕРЖАНИЕ ГЛАВЫ



аварийные и особые процедуры

A-00

введение

4.10

4.10 ВВЕДЕНИЕ ОБЩИЕ СВЕДЕНИЯ 3

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ



ВВЕДЕНИЕ



ВВЕЛЕНИЕ

A-00

4.10

3

ОБЩИЕ СВЕДЕНИЯ

Процедуры, содержащиеся в данном разделе, обязательны для выполнения экипажем в случае возникновения аварийной или особой ситуации в полете. Выполнение этих процедур позволяет экипажу обеспечить безопасное завершение полета.

Все процедуры представлены в виде карт. Экипаж обязан выполнять эти процедуры по принципу: читай и выполняй.

Процедуры, заключенные в рамку при помощи жирной линии с насечкой, должны быть заучены экипажем на память, чтобы в случае необходимости, выполнить их в надлежащей последовательности и объеме без потерь времени.

ФОРМАТ ОТОБРАЖЕНИЯ АВАРИЙНОЙ И ОСОБОЙ ПРОЦЕДУР

Для визуального различия Аварийных или Особых процедур применен следующий формат отображения:

ЗАГОЛОВОК ПРОЦЕДУРЫ:

ЗАГОЛОВОК ПРОЦЕДУРЫ

Аварийная процедура с индикацией на FWD

ЗАГОЛОВОК ПРОЦЕДУРЫ

Аварийная процедура без индикации на FWD

ЗАГОЛОВОК ПРОЦЕДУРЫ

Особая процедура с индикацией на EWD

ЗАГОЛОВОК ПРОЦЕДУРЫ

Особая процедура без индикации на EWD

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95B

Руководство по
летной эксплуатации

ВВЕДЕНИЕ

TEKOT	TDOU	IEOVOLI.	
IEKUI	HPUL	ІЕДУРЫ:	

– APU......ON

Единичная процедура, предусматривающая однократное прямое воздействие экипажа на органы управления самолетом и (или) систему самолета.

 Касание произвести с вертикальной скоростью снижения не более 1,8 м/с

Единичная процедура, для выполнения которой от экипажа требуется несколько последовательных действий, связанных с органами управления самолетом и (или) систем самолета.

ИЗБЕГАТЬ ОТРИЦАТЕЛЬНОЙ ПЕРЕГРУЗКИ

Указание экипажу, связанное с техникой пилотирования, особенностями эксплуатации систем самолета и т.д.

на взлете

Этап полета или устойчивое состояние системы самолета в условиях особой или аварийной ситуации.

Если под одним сообщением размещено более одного блока процедур, выполнять следует процедуры в пределах только одного блока выбранного в соответствии с одинаковым этапом полета или состоянием неисправной системы.

■ в полете

Точка начала выполнения блока процедур состоящего из одной или более единичных процедур, объединенных одинаковым пространственным положением самолета и (или) состоянием неисправной системы. Если под одним сообщением размещено более одного блока процедур, выполнять следует процедуры в пределах только одного блока выбранного в соответствии с одинаковым пространственным положением самолета или состоянием неисправной системы.

• при неудавшемся запуске APU:

Условие, от выполнения которого зависит продолжение выполнения единичной процедуры или блока процедур.

Работает только вспомогательный топливный насос

Дополнительная информация поясняющего характера.



A-00

.0

введение

LAND ASAP

Наличие этой фразы в тексте аварийной процедуры обязывает КВС выполнить вынужденную посадку на ближайшем пригодном для посадки аэродроме.

LAND ASAP

Наличие этой фразы в тексте особой процедуры обязывает КВС принять решение о следовании на аэродром назначения или на ближайший пригодный для посадки аэродром.

<u>Распределение ответственности при выполнении аварийных и особых процедур</u>

При выполнении аварийных и особых процедур ответственность распределяется следующим образом:

Пилот пилотирующий (ПП) несет ответственность за:

- Управление режимом работы двигателей
- Выдерживание высоты, траектории и скорости полета
- Конфигурацию самолета
- Навигацию
- Связь

Пилот непилотирующий (НП) несет ответственность за:

- Обнаружение и оповещение ПП о сообщениях на EWD и чтение Карты контрольных проверок
- Выполнение команд, поступающих от ПП
- Действия, связанные с пожаром двигателя (по согласованию с ПП)
- Выключение двигателей (по согласованию с ПП)

Порядок выполнения аварийных и особых процедур

Выполнение аварийных и особых процедур начинается по команде ПП. Не предпринимать никаких действий (кроме отключения звуковой сигнализации кнопкой ALERT CANCEL) если:

- Не установлена безопасная траектория полёта
- Высота полёта, менее, 400 ft над ВПП, если отказ произошёл во время взлёта, захода на посадку или ухода на второй круг.

В некоторых аварийных ситуациях ПП может дать команду на выполнение процедур ниже указанной высоты.

Удаление сообщений на EWD

Удалять сообщение на EWD разрешается только при взаимном подтверждении обоими пилотами о выполнении аварийной или особой процедуры, соответствующей этому сообщению.

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ



ВВЕДЕНИЕ



A-00

4.20

УКАЗАНИЯ ПО ПИЛОТИРОВАНИЮ

4.20 УКАЗАНИЯ ПО ПИЛОТИРОВАНИЮ	
ПРЕРВАННЫЙ ВЗЛЕТ	3
ОТКАЗ ДВИГАТЕЛЯ ПОСЛЕ V ₁	8
ПОСАДКА ПОСЛЕ ОТКАЗА ДВИГАТЕЛЯ НА ВЗЛЕТЕ	10
ЗАХОД НА ПОСДКУ С ОДНИМ ОТКАЗАВШИМ ДВИГАТЕЛЕМ	10
ЗАХОД НА ПОСДКУ С ОДНИМ ОТКАЗАВШИМ ДВИГАТЕЛЕМ С	
ПРИМЕНЕНИЕМ CIRCLING	10

4.20

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

УКАЗАНИЯ ПО ПИЛОТИРОВАНИЮ



УКАЗАНИЯ ПО ПИЛОТИРОВАНИЮ

A-00 4.20

3

ПРЕРВАННЫЙ ВЗЛЕТ

ВВЕДЕНИЕ

Решение о прекращении взлета и действия по остановке самолета предпринимает КВС.

До скорости V_1 КВС держит руку на рычагах управления двигателем независимо от того. является он ПП или нет.

Как только КВС принимает решение о прекращении взлета, он дает команду «Стоп», берет управление на себя и выполняет действия по остановке самолета.

Невозможно перечислить все события, которые могли бы привести к решению о прекращении взлета. Для того чтобы помочь КВС принять решение о прекращении взлета EICAS подавляет предупреждающие сообщения, которые не являются критическими, от скорости 80 kt до высоты 1500 ft - ТВС или 2 минуты после отрыва, что наступит раньше.

Даже при правильном расчете ситуация при прерванном взлете может ухудшиться по таким причинам как:

- задержка действий экипажа по остановке самолета
- повреждение колес
- износ тормозных колодок, неправильная работа тормозов или повышенная температура колес
- не использование максимального торможения
- коэффициент сцепления на ВПП ниже расчетного
- ошибка в определении взлетного веса
- не учтено выполнение взлета не от начала ВПП

4 20

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95B

Руководство по
петной эксплуатации

4.20

УКАЗАНИЯ ПО ПИЛОТИРОВАНИЮ

Продолжение

ИСПОЛЬЗОВАНИЕ РЕВЕРСА

Если длина ВПП позволяет, использовать реверс в соответствии с требованиями РЛЭ.

ПРЕДУПРЕЖДЕНИЕ

ИСПОЛЬЗОВАНИЕ РЕВЕРСА ЗАПРЕЩАЕТСЯ ПРИ ПОЯВЛЕНИИ СООБЩЕНИЙ, ВЫЗВАННЫХ НЕИСПРАВНОСТЬЮ СИЛОВОЙ УСТАНОВКИ ИЛИ НЕИСПРАВНОСТЬЮ ГИДРОСИСТЕМЫ HS1 (HS3).

Если эффект торможения недостаточен, применить торможение от педалей, удерживая педали полностью обжатыми до полной остановки..

Не пытаться освободить ВПП, если нет полной уверенности в том, что аварийная эвакуация пассажиров проводиться не будет.

ОТКАЗ ГИДРОСИСТЕМЫ

- При выполнении прерванного взлета, на скорости ниже 80 kt, если появлось сообщение, вызванное
 - Неисправностью гидросистемы HS1 (HS3) применять педальное торможение.
 - Неисправностью гидросистемы HS2 направление на ВПП выдерживать, используя руль направления и дифференциальное торможение колёс.
 - Неисправностью гидросистем HS1 и HS3 применять запасноеное торможение

ОТКАЗ ФУНКЦИИ ОБЖАТИЯ ШАССИ

При выполнении прерванного взлета, на скорости ниже 80 kt, если появлось сообщение L/G WOW FAULT:

- Выпуск интерцептеров......вручную
- Педальное торможение.....применить

Направление на ВПП выдерживать используя РН и дифференциальное торможение. Колёс



УКАЗАНИЯ ПО ПИЛОТИРОВАНИЮ

A-00

5

Продолжение

ВАРИАНТЫ ДЕЙСТВИЙ В ЗАВИСИМОСТИ ОТ СКОРОСТИ:

На скорости менее 100 KT

Решение по прекращению взлета принимается КВС в зависимости от обстоятельств. Все случаи, которые могут привести к прекращению взлета, рассмотреть не возможно, но при срабатывании любого предупреждающего сообщения на EICAS КВС должен прекратить взлет.

<u>Примечание:</u> Скорость 100 КТ не является критической, она выбрана, для того чтобы помочь КВС принять решение и избежать прекрашения взлета на большой скорости.

на скорости более 100 KT и менее V₁

На скорости более 100 kt и менее V_1 прекращение взлета становится ситуацией, когда для остановки в пределах ВПП необходимо использовать возможности самолета близкие к предельным.

Решение о прекращении взлета должно быть принято только в следующих случаях:

- Пожар двигателя или APU
- Отказ двигателя
- Разрушение двигателя
- Внезапная потеря мощности двигателя
- Неисправности или условия, при которых безопасное продолжение полета невозможно

Решение о прекращении взлета на этом этапе принимается при появлении предупреждающих сообщений EICAS:

- FIRE ENG L(R) или FIRE APU
- FIRE ENG L(R) OVERHEAT
- ENG L(R) FLAME OUT
- ENG L(R) REV PRESSURIZED
- ENG L(R) FAIL
- ENG L(R) REV UNLOCKED
- ENG L(R) OIL LO PR
- F/CTL L + R ELEVATOR FAULT

Вибрация носового колеса не является причиной для прекращения взлета на скорости выше 100 КТ.

Команда « V_1 » является приоритетной по отношению к другим командам на скорости более V_1

ВЗЛЕТ ДОЛЖЕН БЫТЬ ПРОДОЛЖЕН, ПОСКОЛЬКУ ОСТАВШЕЙСЯ ДЛИНЫ ВПП МОЖЕТ НЕ ХВАТИТЬ ДЛЯ ОСТАНОВКИ САМОЛЕТА.

A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

петной эксплуатации

4.20 УКАЗАНИЯ ПО ПИЛОТИРОВАНИЮ

Продолжение

ПРОЦЕДУРА ПРЕКРАЩЕНИЯ ВЗЛЕТА

При принятии решения о прекращении взлета:

■ этап 1

КВС 2/П
- КОМАНДА....«СТОП» - ТОРМОЖЕНИЕ....КОНТР

ОДНОВРЕМЕННО: - REV.....ПОДТВ
- THR LEVERIDLE - SPEED BRAKE....ПРОВЕР
- REV.....МАХ - ALERT CANCEL...НАЖАТЬ

●На скорости 16-10 kt: - УВД.....ИНФОРМ
- Педальное торможение применить ВЫПОЛНЕНИЯ ПРОЦЕДУРЫ ПО

■ этап 2

При возникновении пожара самолет необходимо остановить таким образом, чтобы с учетом направления ветра избежать распространения пламени на фюзеляж.

СООБШЕНИЮ НА EWD

KBC PARK/ALTN

ВКАКЕ.....УСТАНОВИТЬ

Установить PARK/ALTN BRAKE в положение ON после полной остановки самолета.

- КВС РА CALL..... «ВНИМАНИЕ! БОРТПРОВОДНИКАМ ЗАНЯТЬ СВОИ МЕСТА!»

КВС дает команду бортпроводникам о подготовке к аварийной эвакуации пассажиров и одновременно оценивает ситуацию и принимает решение о необходимости начать аварийную эвакуацию.

– КВС КОМАНДА.....«ПРОЦЕДУРУ ПО СООБЩЕНИЮ НА FWD ВЫПОЛНИТЬ»

КВС дает команду 2/П выполнить процедуры ОСЭ по сообщению на EWD, которое вызвало прекращение взлета.



A-00

4.20

УКАЗАНИЯ ПО ПИЛОТИРОВАНИЮ

Продолжение

Аварийная эвакуация требуется:

- КВС РА CALL..... «ЭВАКУАЦИЯ ПАССАЖИРОВ»
- КВС КОМАНДА.....«ПРОЦЕДУРУ ПО ОСЭ АВАРИЙНАЯ ЭВАКУАЦИЯ ПАССАЖИРОВ ВЫПОЛНИТЬ»

Аварийная звакуация не требуется:

– KBC PA CALL....«СИГНАЛ ГОТОВНОСТИ ОТМЕНЯЕТСЯ»

КВС сообщает бортпроводникам об отмене сигнала тревоги.

Информировать УВД о предпринимаемых действиях и запросить о необходимой помощи

4.20

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

тетной эксплуатации

УКАЗАНИЯ ПО ПИЛОТИРОВАНИЮ

ОТКАЗ ДВИГАТЕЛЯ ПОСЛЕ V₁

В данном разделе описываются действия, вызванные отказом двигателя при продолженном взлете, т.е. на скорости V_1 и более, но до отрыва самолета от ВПП. На этом этапе отказ двигателя, повлекший резкое уменьшение или полную потерю тяги двигателя, вызывает значительную асимметрию тяги и трудности в выдерживании направления на разбеге при продолженном взлете.

При отказе двигателя после отрыва действия аналогичны, за исключением того, что пилоту не нужно удерживать самолет на ВПП.

- При отказе двигателя на скорости V₁ и более взлет должен быть продолжен.
- Для удержания самолета на осевой линии ВПП необходимо использовать руль направления.
- На скорости V_R плавно начать подъем носового колеса с постоянным темпом увеличения тангажа до значения 10 -11 градусов, удерживая самолет на осевой линии рулем направления.
- Отрыв от впп произвести без крена.
- После отрыва пилотировать по FD.
- При положительной вертикальной скорости шасси убрать.
- При возникновении скольжения и крена эффективно использовать PH. отклонением PH указатель скольжения на PFD установить нейтрально. для уменьшения скольжения создать крен в сторону работающего двигателя. для снятия усилий с педалей использовать триммер PH.
- При взлете с использованием режима FLEXABLE или DERATED рассмотреть необходимость использования NTO.



ОИНАВОЧИТОПИИ ОП ВИНАЕЛУ

A-00

9

Продолжение

- Рассмотреть необходимость использовать АР.
- На высоте не менее 400 ft начать выполнение процедур по EWD сообщению.
- На высоте разгона скорости перевести самолет в горизонтальный полет и разогнать скорость.

Примечание: В связи с тем, что в САУ высота разгона скорости временно определяется по радиовысотомеру, перед переводом самолета в горизонтальный полет убедиться, что достигнута барометрическая высота разгона скорости относительно высоты аэродрома вылета.

- на скорости F установить FLAPS 1;
- на скорости S установить FLAPS 0.
- При разгоне до скорости GREEN DOT (наивыгоднейшая скорость набора высоты с одним отказавшим двигателем) продолжить набор высоты, используя МСТ.
- Максимальная продолжительность работы двигателей на режиме выше МСТ - 5 минут.
- Минимальная скорость набора до высоты разгона скорости равна V₂

4.20

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙRRJ-95B

Руководство по
летной эксплуатации

УКАЗАНИЯ ПО ПИЛОТИРОВАНИЮ

ПОСАДКА ПОСЛЕ ОТКАЗА ДВИГАТЕЛЯ НА ВЗЛЕТЕ

ЗАРЕЗЕРВИРОВАНО

ЗАХОД НА ПОСДКУ С ОДНИМ ОТКАЗАВШИМ ДВИГАТЕЛЕМ

ЗАРЕЗЕРВИРОВАНО

ЗАХОД НА ПОСДКУ С ОДНИМ ОТКАЗАВШИМ ДВИГАТЕЛЕМ С ПРИМЕНЕНИЕМ CIRCLING

A-00

4 01

СИСТЕМА КОНДИЦИОНИРОВАНИЯ ВОЗДУХА

4.21

4.21 СИСТЕМА КОНДИЦИОНИРОВАНИЯ ВОЗДУХА

AIR AFT E-BAY OVHT	5
AIR FWD E-BAY COOL FAULT	4
AIR FWD E-BAY OVHT	
AIR L (R) AIR FAULT	3
AIR L (R) PACK FAULT	
AIR L E-BAY COOL FAULT	4
AIR R+L FAULT	3
AIR R+L PACK FAULT	
AIR RECIRC FAULT	4
CAB PRESS ALT LMTR FAULT	6
CAB PRESS A-MODE FAULT	6
CAB PRESS EXCESS CAB ALT	8
CAB PRESS GND VLV OPEN	8
CAB PRESS HI CAB ALT	7
CAB PRESS HI ΔP	7
CAB PRESS NEG ΔP	7
CAB PRESS NO LAND ELEV	8

4.21

аварийные и особые процедуры

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

СИСТЕМА КОНДИЦИОНИРОВАНИЯ ВОЗДУХА



A-01

СИСТЕМА КОНДИЦИОНИРОВАНИЯ ВОЗДУХА

4.21

AIR R+L FAULT
Отказ левой + правой линии IAMS
– KHOПKA-ТАБЛО L AIR И R AIROFF
- СНИЖЕНИЕ ДО FL100 ИЛИ МЕА (ЧТО ВЫШЕ)НАЧАТЬ
– КИСЛОРОДНЫЕ МАСКИНАДЕТЬ
– КОНТРОЛИРОВАТЬ «ВЫСОТУ» В КАБИНЕ
• на высоте FL100:
- RAM AIRON
● При понижении температуры воздуха в кабинах ниже 10° С:
- RAM AIROFF
Избегать условий обледенения.

AIR L (R) AIR FAULT	
Отказ левой (правой) линии IAMS	
– КНОПКА-ТАБЛО L (R) AIR	OFF
- СНИЖЕНИЕ ДО FL250	ВЫПОЛНИТЬ

AIR L (R) PACK FAULT

Отказ левой (правой) АСР

- АВТОМАТИЧЕСКОЕ ЗАКРЫТИЕ L (R) РАСК......ПРОВЕРИТЬ
- СНИЖЕНИЕ ДО FL250......ВЫПОЛНИТЬ

A-01

аварийные и особые процедуры

RRJ-95B

летной эксплуатации

4.21

СИСТЕМА КОНДИЦИОНИРОВАНИЯ ВОЗДУХА

VID DTI DVCK EVIII T

AIR R+L PACK FAULT
Отказ левой + правой АСР
– СНИЖЕНИЕ ДО FL100 ИЛИ МЕА (ЧТО ВЫШЕ)НАЧАТЬ
– КИСЛОРОДНЫЕ МАСКИНАДЕТЬ
– КОНТРОЛИРОВАТЬ «ВЫСОТУ» В КАБИНЕ
• на высоте FL100:
– RAM AIRON
• При понижении температуры воздуха в кабинах ниже 10° С:
- RAM AIROFF

AIR RECIRC FAULT

Отказ рециркуляции

– КНОПКА-ТАБЛО RECIRC......ОFF

AIR L E-BAY COOL FAULT

Отказ охлаждения авионики левого борта

LAND ASAP

Произвести посадку в течение 60 мин.

AIR FWD F-RAY COOL FAILLT

Отказ охлаждения переднего отсека авионики

• если на мнемокадре AIR надпись AEV желтого цвета:

LAND ASAP

- если на мнемокадре AIR надпись AEV зеленого цвета:
- МАКСИМАЛЬНАЯ ВЫСОТА ПОЛЁТА......FL 250

Повысить контроль за работой AVS



СИСТЕМА КОНДИЦИОНИРОВАНИЯ ВОЗДУХА

A-00 4.21

5

AIR AFT E-BAY OVHT

Перегрев заднего отсека авионики

- КНОПКА-ТАБЛО RECIRC.....ОN/ПРОВЕРИТЬ ON

LAND ASAP

<u>Примечание:</u> Если сообщению не предшествовало сообщение AIR AFT E-BAY COOL FAULT, надпись AFT FAN и рамка индикатора RECIRC на мнемокадре AIR – зеленого цвета, игнорировать сообщение.

AIR FWD E-BAY OVHT

Перегрев переднего отсека авионики

LAND ASAP

<u>Примечание:</u> Если сообщению не предшествовало сообщение AIR FWD E-BAY COOL FAULT, надписи LFAN, RFAN и FWD FAN на мнемокадре AIR – зеленого цвета, а надпись AEV не индицируется, игнорировать сообщение. Дальнейшие действия производить по сообщению AIR FWD E-BAY COOL FAULT, которое появится через 30 секунд.

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ RRJ-95B Руководство по

петной эксплуатации

4.21

СИСТЕМА КОНДИЦИОНИРОВАНИЯ ВОЗДУХА

_	_		 		 	
		DDE	A B /			
			4 - IV	ЮD	/ \	
	-410					

Отказ автоматического режима СРСЅ

– КНОПКА-ТАБЛО MODE......MAN

Давлением управлять вручную с помощью задатчика MAN RATE удерживая значения ΔP. CAB ALT и RATE в зеленом диапазоне. При полете на эшелоне установить значения давления в кабине в соответствии с таблицей:

Высота полёта	FL090	FL120	FL150	FL180	FL210	FL240
CAB ALT, FT	980	1260	1740	2160	2630	3100

Высота полёта	FL270	FL300	FL330	FL360	FL400
CAB ALT, FT	3640	4400	5380	6560	7550

- При снижении в случае индикации клапана OFV оранжевым цветом
- КНОПКА-ТАБЛО L AIR И R AIR......OFF
- RAM AIR......ON
- При понижении температуры воздуха в кабинах ниже 10° С:
- RAM AIR.....OFF

Избегать условий обледенения.

Отказ ограничения CAB ALT при полете на высотах более 25000FT

Усилить контроль за высотой в кабине



СИСТЕМА КОНДИЦИОНИРОВАНИЯ ВОЗДУХА

CAB PRESS HI AP

A-01 4.21

7

CAD I RECO III AI	
Высокий перепад давления	
– КНОПКА-ТАБЛО L AIRОFF	
– СНИЖЕНИЕ ДО FL250ВЫПОЛНИТЬ	
 если стрелка индикатора ∆Р не вышла из красного сектора: 	
– КНОПКА-ТАБЛО R AIRОFF	
– СНИЖЕНИЕ ДО FL100 ИЛИ MEA (ЧТО	
ВЫШЕ)ВЫПОЛНИТЬ	
● на высоте FL100:	
– RAM AIRON	
 при понижении температуры воздуха в кабинах ниже 10° С: 	
– RAM AIROFF	
ИЗБЕГАТЬ УСЛОВИЙ ОБЛЕДЕНЕНИЯ.	
CAB PRESS NEG ΔP	
Отрицательный перепад давления	
- ВЕРТИКАЛЬНУЮ СКОРОСТЬ СНИЖЕНИЯУМЕНЬШИТЬ	
• если сообщение не пропало:	

CAB PRESS HI CAB ALT

EMERG D-PRESS.....ON

НА ВЫСОТЕ МЕНЕЕ FL140 КНОПКА-ТАБЛО

Повышенное значение CAB ALT

- В полете:
- КНОПКА MODE......MAN

Высоту в кабине уменьшить вручную с помощью задатчика MAN RATE с обеспечением значения CAB ALT в зеленом секторе. При невозможности – занять FL 100 или MEA (что выше).

• При посадке на высокогорном аэродроме:

ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

4.21

СИСТЕМА КОНДИЦИОНИРОВАНИЯ ВОЗДУХА

Руководство по летной эксплуатации

CAB PRESS EXCESS CAB ALT
Чрезмерно высокое значение CAB ALT
• на высотах более FL100:
– ЭКСТРЕННОЕ СНИЖЕНИЕ ДО FL100 ИЛИ МЕА (ЧТО ВЫШЕ)ВЫПОЛНИТЬ
• на высоте FL100:
- RAM AIRON
 при понижении температуры воздуха в кабинах ниже 10° С:
- RAM AIROFF

CAB PRESS GND VLV OPEN

GV не закрылся через 45 секунд после закрытия всех дверей ВЫЛЕТ ЗАПРЕЩЕН

Примечание: Сообщение выводится только на земле.

Избегать условий обледенения.

CAB PRESS NO LAND I	ELEV
Превышение аэродрома посадки не выбрано	
– KHOПKA-ТАБЛО LDG ELEV	MAN
- LDG ELEV ЗАДАТЧИКОМ	УСТАНОВИТЬ

ОБОРУДОВАНИЕ АВТОМАТИЧЕСКОГО УПРАВЛЕНИЯ ПОЛЕТОМ

A-00 4.22

]

4.22 ОБОРУДОВАНИЕ АВТОМАТИЧЕСКОГО УПРАВЛЕНИЯ ПОЛЕТОМ

A/T OFF
AUTO FLT A/T FAULT4
AUTO FLT AP FAULT4
AUTO FLT AP OFF3
AUTO FLT LEFT (RIGHT) A/T FAULT4
AUTO FLT LEFT (RIGHT) A/T OFF3
ЗВУКОВАЯ СИГНАЛИЗАЦИЯ "TRIPLE CLICK"4
ОТКАЗ ФУНКЦИИ ОТКЛЮЧЕНИЯ АР ОТ КНОПКИ SS PRIOR/AP OFF НА
ОБЕИХ РУЧКАХ SS5
ОТКАЗ ФУНКЦИИ ВКЛЮЧЕНИЯ РЕЖИМА УХОДА НА ВТОРОЙ КРУГ
КНОПКОЙ ТО/GA5
ПРЕДУПРЕЖДЕНИЯ СИСТЕМЫ SWS5

A-00

4.22

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95B

Руководство по
летной эксплуатации

ОБОРУДОВАНИЕ АВТОМАТИЧЕСКОГО УПРАВЛЕНИЯ ПОЛЕТОМ

Эта страница преднамеренно оставлена пустой



ОБОРУДОВАНИЕ АВТОМАТИЧЕСКОГО УПРАВЛЕНИЯ ПОЛЕТОМ

4.22

A-00

3

AP OFF

Отключение AP кнопкой SS PRIOR /AP OFF на ручке SS или кнопкой AP на FCP

- НА РУЧНОЕ УПРАВЛЕНИЕ САМОЛЁТОМ ПЕРЕЙТИ

AUTO FLT AP OFF

Отказ AP или отключение AP от FBWCS или пересиливание AP

НА РУЧНОЕ УПРАВЛЕНИЕ САМОЛЁТОМ.....ПЕРЕЙТИ

A/T OFF

Отключение A/T кнолкой A/T DISC или кнолкой A/T на FCP

– НА РУЧНОЕ УПРАВЛЕНИЕ РУД......ПЕРЕЙТИ

AUTO FLT A/T OFF

Отказ А/Т или пересиливание РУД

– НА РУЧНОЕ УПРАВЛЕНИЕ РУД......ПЕРЕЙТИ

AUTO FLT LEFT (RIGHT) A/T OFF

Отказ А/Т или пересиливание левого (правого) РУД

– НА РУЧНОЕ УПРАВЛЕНИЕ ЛЕВЫМ (ПРАВЫМ) РУДПЕРЕЙТИ

A-00

4.22

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

ОБОРУДОВАНИЕ АВТОМАТИЧЕСКОГО УПРАВЛЕНИЯ ПОЛЕТОМ



Руководство по метной эксплуатации

ЗВУКОВАЯ СИГНАЛИЗАЦИЯ "TRIPLE CLICK"

• при заходе на посадку по ILS

Отказ режима «Заход на посадку» с переходом в режим FPA/TRK и (или) снижение возможностей бортового оборудования по категории захода на посадку.

Примечание: При снижении возможностей бортового оборудования выдаётся сообщение AUTO FLT APPROACH 2 FAULT и (или)

- На высоте менее 1000 ft
- ПРИ ОТСУТСТВИИ ВИЗУАЛЬНОГО КОНТАКТА С ВПП УХОД НА ВТОРОЙ КРУГВЫПОЛНИТЬ
- На высоте более 1000 ft
- РЕШЕНИЕ О ПРОДОЛЖЕНИИ ЗАХОДА ПО АРР I И УСТАНОВИТЬ ВЫСОТУ ПРИНЯТИЯ РЕШЕНИЯ 200 FT......ПРИНЯТЬ

AUTO FLT AP FAULT

Отказ функции АР

- НА РУЧНОЕ УПРАВЛЕНИЕ САМОЛЁТОМ.....ПЕРЕЙТИ

AUTO FLT A/T FAULT

Отказ функции А/Т

– НА РУЧНОЕ УПРАВЛЕНИЕ РУДПЕРЕЙТИ

AUTO FLT LEFT (RIGHT) A/T FAULT

Отказ функции левого (правого) А/Т

– НА РУЧНОЕ УПРАВЛЕНИЕ ЛЕВЫМ (ПРАВЫМ) РУД......ПЕРЕЙТИ



ОБОРУДОВАНИЕ АВТОМАТИЧЕСКОГО УПРАВЛЕНИЯ ПОЛЕТОМ 4.22

A-00

5

ОТКАЗ ФУНКЦИИ ОТКЛЮЧЕНИЯ AP OT KHOПКИ SS PRIOR/AP OFF HA ОБЕИХ РУЧКАХ SS

- НА FCP КНОПКУ АР.....НАЖАТЬ
- если безуспешно
 - АР ПЕРЕСИЛИВАНИЕМ РУЧКИ SS.....ОТКЛ

ОТКАЗ ФУНКЦИИ ВКЛЮЧЕНИЯ РЕЖИМА УХОДА НА ВТОРОЙ КРУГ КНОПКОЙ ТО/GA

- РУД В ПОЛОЖЕНИЕ NTO В РУЧНУЮУСТАНОВИТЬ

ПРЕДУПРЕЖДЕНИЯ СИСТЕМЫ SWS

■ OVERSPEED

Звуковая сигнализация типа «Сирена» звучит, когда превышена максимальная скорость полёта V_{мах.}

При убранной механизации крыла и убранном шасси $V_{MAX} = V_{MO}/M_{MO}$.

При выпущенной механизации крыла $V_{MAX}=V_{FE}$.

При убранной механизации крыла и выпущенном шасси $V_{MAX}=V_{LE}$.

V_{LE}.......255KT

V_{FE}......СМОТРИ ТАБЛИЦУ НИЖЕ

КОНФИГУРАЦИЯ	СКОРОСТЬ V _{FE}
FULL	180 KT
3	190 KT
2	200 KT
1+F	210 KT
1	250 KT
FLAP ICE	308 KT/0.81M

A-00

4.22

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95B

Руководство по
летной эксплуатации

ОБОРУДОВАНИЕ АВТОМАТИЧЕСКОГО УПРАВЛЕНИЯ ПОЛЕТОМ

Эта страница преднамеренно оставлена пустой



A-00

-

СВЯЗНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

4.23 СВЯЗНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ	
COM VHF 1(2)(3) FAULT	3
COM VHF 1(2)(3) EMITTING	
COM RMP 1+2 FAULT	3
COM AUDIO SYS FAULT	
COM CAPT (FO) AUDIO FAULT	

A-00

4.23

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

Э **SUKHOI**сид амелат **RRJ-95B**Руководство по
летной эксплуатации

СВЯЗНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

Эта страница преднамеренно оставлена пустой



A-00

4.23

СВЯЗНОЕ ОБОРУЛОВАНИЕ

 COM VHF 1(2)(3) FAULT

 Отказ радиостанции VHF 1(2)(3)
 — VHF 1(2)(3)......HE ИСПОЛЬЗОВАТЬ

COM VHF 1(2)(3) EMITTING

«Залипание» кнопки Радио (РТТ на БРУ, микрофоне, АСР)

- НЕРАБОТОСПОСОБНЫЙ РТТОПРЕДЕЛИТЬ
- АСР ОТКАЗАВШЕГО РТТ НА ПЕРЕДАЧУ.....НЕ ИСПОЛЬЗОВАТЬ

COM RMP 1+2 FAULT

Отказ RMP 1+2

- RMP 1 И 2.....ОFF
- FMS ДЛЯ НАСТРОЙКИ РСОИСПОЛЬЗОВАТЬ

COM AUDIO SYS FAULT

Отказ блока усиления и коммутации RCAU

- NORMAL / BACKUP КВС И 2/П..... BACKUP
- INT / RAD HA ACPНЕ ИСПОЛЬЗОВАТЬ

<u>Примечание:</u> КВС использует VHF1, 2/П использует VHF2.

COM CAPT (FO) AUDIO FAULT

Отказ RCAU КВС (2/П)

- NORMAL / BACKUP KBC (2/Π).....BACKUP
- INT / RAD HA ACP КВС (2/П)НЕ ИСПОЛЬЗОВАТЬ

<u>Примечание:</u> КВС использует VHF1, 2/П использует VHF2.

A-00

4.23

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

SUKHOI

CIVIL ARCRAPT

RRJ-95B

Руководство по

летной эксплуатации

СВЯЗНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

Эта страница преднамеренно оставлена пустой

RRJ-95B Руководство по летной эксплуатации

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

A-00

4.24

4.24 СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ

CHOTEMA SHEKTFOCHABALHIMA	
ELEC APU GEN FAULT	
ELEC APU GEN OVERLOAD	14
ELEC BAT1(2) (3) (4) OVHT	5
ELEC CATEGORY 2+3 SHED	7
ELEC CATEGORY 3 SHED	7
ELEC DC BUS ON BAT	6
ELEC EMER CONFIGR	
ELEC L AC BUS FAULT	15
ELEC L DC BUS FAULT	20
ELEC L DC ESS BUS FAULT	24
ELEC L GEN OVRCURRENT	8
ELEC L(R) GEN DRIVE FAULT	3
ELEC L(R) GEN FAULT	4
ELEC L(R) GEN OVERLOAD	14
ELEC R AC BUS FAULT	17
ELEC R DC BUS FAULT	
ELEC R DC ESS BUS FAULT	28
ELEC R GEN OVRCURRENT	11
АВАРИЙНАЯ КОНФИГУРАЦИЯ ЭЛЕКТРООБОРУДОВАНИЯ	37
ПОТРЕБИТЕЛИ 3-ЕЙ КАТЕГОРИИ, АВТОМАТИЧЕСКИ ОТКЛЮЧ	ЧАЮЩИЕСЯ
ОТ БОРТОВОЙ СЕТИ В ПОЛЁТЕ	

A-00

4.24

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ

Эта страница преднамеренно оставлена пустой



ВЫСОТЕ ПОЛЕТА

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

A-00

3

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ

ELEC L(R) GEN DRIVE FAU	LT
Отказ левого (правого) привод-генератора	
– ПРИВОД-ГЕНЕРАТОР (отказавший)	OFF
- GEN (отказавшего привод-генератора)	OFF
<u>вниманиє:</u> Потребители 3-ей категории отключаются	
Повторное подключение привод - генератора	в полете
невозможно	
■ если запуск APU /подключение APU GEN I	возможно:
– BAT3, 4	ПРОВЕРИТЬ
– HA FL <370 ПРОЦЕДУРУ	
«ЗАПУСК АРИ В ПОЛЁТЕ»	ВЫПОЛНИТЬ
– APU GEN	ПРОВЕРИТЬ ON
ПОЛЕТ ВЫПОЛНЯТЬ ПО ПЛАНУ БЕЗ ОГГ	РАНИЧЕНИЙ ПО

Работа потребителей 3-й категории автоматически восстанавливается при подключении генератора APU.

■ если запуск APU/подключение APU GEN невозможно:

LAND ASAP

A-00 4.24

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

ПОТЕМЬ RRJ-95B

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

Руководство по летной эксплуатации

ELEC L(R) GEN FAULT
Отказ левого (правого) генератора
<u>ПРЕДУПРЕЖДЕНИЕ</u>
ПРИ ОДНОВРЕМЕННОМ ВЫВОДЕ НА EWD CAS-СООБЩЕНИЙ:
ELEC L(R) GEN FAULT И ELEC L (R) AC BUS FAULT
ДЕЙСТВИЯ ВЫПОЛНЯТЬ ПО СООБЩЕНИЮ ELEC L (R) AC BUS FAULT
– GEN(отказавший)OFF 3ATEM ON
Убедиться, что на кнопке-табло GEN (отказавшего) надписи FAULT и OFF не светятся. Контролируйте включение GEN на мнемокадре ELEC
Если действие неудачно:
– GEN(отказавший)ОFF
<u>ВНИМАНИЕ:</u>
Потребители 3-ей категории отключаются
■ если запуск АРU/подключение АРU GEN возможно:
– BAT3, 4ПРОВЕРИТЬ
– HA FL <370 ПРОЦЕДУРУ
«ЗАПУСК АРИ В ПОЛЁТЕ»ВЫПОЛНИТЬ
– APU GENПРОВЕРИТЬ ON
– ПОЛЕТ ПО ПЛАНУПРОДОЛЖИТЬ
Potemo pempotiumo poù 2 il vomesonius como vomunoviu eccomo uco puede pou

Работа потребителей 3-й категории автоматически восстанавливается при подключении генератора APU.

■ <u>если запуск APU/подключение APU GEN невозможно:</u>

LAND ASAP



СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

A-00 4.24

5

ELEC APU GEN FAULT

ELEC APU GEN FAULT
Отказ генератора APU
<u>ПРЕДУПРЕЖДЕНИЕ</u>
ПРИ ОДНОВРЕМЕННОМ ВЫВОДЕ НА ЭКРАНЕ EWD CAS-СООБЩЕНИЙ:
ELEC APU GEN FAULT И ELEC L (R) AC BUS FAULT
ДЕЙСТВИЯ ВЫПОЛНЯТЬ ПО СООБЩЕНИЮ ELEC L (R) AC BUS FAULT
– APU GENOFF 3ATEM ON
• Если действие неудачно:
– APU GENOFF

ELEC BAT1(2) (3) (4) OVHT	
Перегрев аккумуляторной батареи 1 (2) (3) (4)	
- BAT1 (2) (3) (4)OF	F

A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

4.24

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ

RRJ-95B Руководство по летной эксплуатации

ELEC DC BUS ON BAT	
Полет на аккумуляторных батареях	
– CHRONOВКЛ	
<u>ВНИМАНИЕ:</u>	
Информация на EWD появляется до подключения генератора RAT или генератора APU	
<u>ПРЕДУПРЕЖДЕНИЕ</u> ПРИ ОДНОВРЕМЕННОМ ВЫВОДЕ НА EWD CAS-COOБЩЕНИЙ: ELEC DC BUS ON BAT И ELEC EMER CONFIG	
BЫПОЛНИТЬ ДЕЙСТВИЯ ПО СООБЩЕНИЮ ELEC EMER CONFIG	
• При не подключении хотя бы одного генератора	
<u>ПРЕДУПРЕЖДЕНИЕ:</u> МАКСИМАЛЬНОЕ ВРЕМЯ ПОЛЕТА НА АККУМУЛЯТОРНЫХ БАТАРЕЯХ 30 МИНУТ.	
– BAT1, 2, 3, 4ПРОВЕРИТЬ ON	
■ если запуск АРU/подключение АРU GEN возможно:	
– НА FL<370 ПРОЦЕДУРУ «ЗАПУСК АРИ В ПОЛЁТЕ»ВЫПОЛНИТЬ	
– APU GENПРОВЕРИТЬ ON	
<u>ПРЕДУПРЕЖДЕНИЕ:</u> ОДНОКРАТНЫЙ ЗАПУСК АРИ СОКРАЩАЕТ ВРЕМЯ ПОЛЁТА НА АККУМУЛЯТОРНЫХ БАТАРЕЯХ НА 3 МИН.	
LAND ASAP	
<u>ВНИМАНИЕ:</u> Потребители 3-ей категории отключены	
■ <u>если запуск APU/подключение APU GEN невозможно:</u>	
– EMER LTON	
– ELEC2BOFF	
● На высоте <22000ft	
– L, R PUMP AUXOFF	
LAND ASAP	
<u>внимание:</u> Потребители 2 и 3-ей категории отключены	



СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

A-01

7

ELEC CATEGORY 3 SHED

Отключены потребители 3-ей категории

ДЕЙСТВИЯ В СОТВЕТСТВИИ С СИГНАЛИЗАЦИЕЙ ПЕРВИЧНОГО ОТКАЗА СИСТЕМЫ ELEC

ELEC CATEGORY 2+3 SHED

Отключены потребители 2 и 3-ей категории

ДЕЙСТВИЯ В СОТВЕТСТВИИ С СИГНАЛИЗАЦИЕЙ ПЕРВИЧНОГО ОТКАЗА СИСТЕМЫ ELEC

A-01

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

летной эксплуатации

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ

FLEC L GEN OVRCURRENT

Отказ (перегрузка) левых основных и аварийных шин переменного тока			
<u>ПРЕДУПРЕЖДЕНИЕ</u>			
ПРИ ОДНОВРЕМЕННОМ ВЫВОДЕ НА ЭКРАНЕ EWD CAS-COOБЩЕНИЙ:			
ELEC L GEN OVERCURRENT И ELEC L AC BUS FAULT			
ДЕЙСТВИЯ ВЫПОЛНЯТЬ ПО СООБЩЕНИЮ ELEC L AC BUS FAULT			
– L GENOFF			
– A/TOFF			
– L PUMP ADDTON			
– КОНТРОЛИРОВАТЬ ПАРАМЕТРЫ РАБОТЫ ДВИГАТЕЛЕЙ			
– ЗАХОДCAT1			
■ если запуск АРU/подключение АРU GEN возможно:			
– BAT3, 4ПРОВЕРИТЬ			
– НА FL<370 ПРОЦЕДУРУ			
«ЗАПУСК АРИ В ПОЛЁТЕ»ВЫПОЛНИТЬ			
– APU GENПРОВЕРИТЬ ON			
<u>Примечание:</u> APU GEN не подключится при работающем R GEN, оставаясь в резерве			
• через 5 минут после возникновения ситуации:			
– L GENON			
• если действие неудачно:			
– L GENOFF			
LAND ASAP			
Продолжение на следующей странице			



СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

A-01 4.24

9

Продолжение

Влияние на системы

ELEC

HYD

AIR

F/CTL

FUEL

CTATYC

ИСПОЛЬЗОВАНИЕ АТ НЕВОЗМОЖНО УМЕНЬШЕНИЕ СКОРОСТИ ПЕРЕМЕЩЕНИЯ

СТАБИЛИЗАТОРА

УМЕНЬШЕНИЕ СКОРОСТИ ПЕРЕМЕЩЕНИЯ ПРЕДКРЫЛКОВ

УМЕНЬШЕНИЕ СКОРОСТИ ПЕРЕМЕЩЕНИЯ ЗАКРЫЛКОВ

– ЗАХОД......CAT1

ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ

См. ниже

A-01

4.24

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ RRJ-95B Руководство по

летной эксплуатации

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

Продолжение

ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ С ИНДИКАЦИЕЙ НА ДИСПЛЕЕ EWD

AUTO FLT

A/T OFF

A-ICE

ICF DFT

L WINDSHIELD

L WINDOW **ADS 1+3 TAT HTR** **ENG**

I / R VIB DET

F/CTL

STAB DEGRADED ASYM THR PROT LOST

FLAPS LO SPEED

SLATS LO SPEED

FUEL

I PMP MAIN I O PR

NAV RA 1

ДРУГИЕ ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ

TRU 1 ELEC 2A

ELEC₃ **RECIRC*** СТЕКЛООЧИСТИТЕЛЬ

ПЕВЫЙ

ADS HTR 1+3 L

GALLEY 1

ОБОРУДОВАНИЕ ПАССАЖИРСКОЙ

КАБИНЫ

LAVATORY 1+2

Примечание: *Значок RECIRC на кадре AIR индицируется оранжевым цветом, что свидетельствует об отказе одного из вентиляторов рециркуляции



12 AMP 2011

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

A-01 4.24

действительно: все

FLEC R GEN OVRCHRRENT

EEEG IT GEIT GYTTGGTT	(EIVI	
Отказ (перегрузка) правых основных и аварийных ши	ин переменного тока	
<u>ПРЕДУПРЕЖДЕНИЕ</u>	· · · · · ·	
ПРИ ОДНОВРЕМЕННОМ ВЫВОДЕ НА ЭКРАНЕ EWI		
ELEC R GEN OVERCURRENT II ELEC R AC BUS FA		
ДЕЙСТВИЯ ВЫПОЛНЯТЬ ПО СООБЩЕНИЮ ELEC F	R AC BUS FAULT	
- R GEN	OFF	
- R PUMP ADDT	ON	
- ILS1/ VOR1B	ЫБРАТЬ/НАСТРОИТЬ	
- AIR DATA (RCP)	F/O3	
– ЗАХОД НА ПОСАДКУ	CAT1	
■ <u>если запуск APU/подключение APU GEN возможно:</u>		
– BAT3, 4	ПРОВЕРИТЬ	
– НА FL<370 ПРОЦЕДУРУ		
«ЗАПУСК АРИ В ПОЛЁТЕ»	ВЫПОЛНИТЬ	
– APU GEN	ПРОВЕРИТЬ ON	
<u>Примечание:</u> APU GEN не подключится при ра оставаясь в резерве	аботающем L GEN,	
– R GEN	ON	
• если действие неудачно:		
– R GEN	OFF	
LA	ND ASAP	

A-01

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

CYXON

TRAJUCCI CAMBITUM

RRJ-95B

PVKOBOJCTBO DO

летной эксплуатации

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

Продолжение

Влияние на системы

HYD

ELEC

AIR

F/CTL

FUEL

СТАТУС

УМЕНЬШЕНИЕ СКОРОСТИ ПЕРЕМЕЩЕНИЯ СТАБИЛИЗАТОРА

УМЕНЬШЕНИЕ СКОРОСТИ ПЕРЕМЕЩЕНИЯ ПРЕДКРЫЛКОВ

УМЕНЬШЕНИЕ СКОРОСТИ ПЕРЕМЕЩЕНИЯ ЗАКРЫЛКОВ

OTKA3ABШИЕ CUCTEMЫ

См. ниже



R WINDOW

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

A-01

STAB DEGRADED

LOST

13

Продолжение

OTKA3ABШИЕ СИСТЕМЫ С ИНДИКАЦИЕЙ НА ДИСПЛЕЕ EWD

A-ICE NAV FCTL

VOR 2

ICE DETRA 2FLAPS LO SPEEDR WINDSHIELDILS 2SLATS LO SPEED

GPS2 ASYM THR PROT

ADS2 DATA DEGRADED

SWS ENG

SPD STALL WARN DEGRD R REV

AIR <u>FUEL</u>

AFT E-BAY COOL R PMP MAIN LO PR

ДРУГИЕ ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ

ELEC 1 CTEKNOOUNCTUTEЛЬ GALLEY 2/4

RECIRC*

ПРАВЫЙ

ADS HTR 2/ 3R

ОБОРУДОВАНИЕ
ПАССАЖИРСКОЙ

ПРИЕМНИК КАБИНЫ LAVATORY 1/ 2

<u>Примечание:</u> *Значок RECIRC на кадре AIR индицируется оранжевым цветом, что свидетельствует об отказе одного из вентиляторов рециркуляции

A-01

4.24

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

CYXOЙRRJ-95B

Руководство по

летной эксплуатации

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ

ELEC L(R) GEN OVERLOAD		
Перегрузка левого (правого) генератора		
- GALLEY	OFF	
– МНЕМОКАДР ELEC	ВЫЗВАТЬ	
• если перегрузка сохраняется:		
- L(R) PUMP AUX	ON	
- L(R) PUMP MAIN	OFF	
– L (R) PUMP ADDT	OFF	
если L (R) PUMP MAIN	OFF:	
- L(R) PUMP AUX	ON	
– НАГРУЗКУ ГЕНЕРАТОРОВ ПО СТРАНИЦЕ ELEC КОН	НТРОЛИРОВАТЬ	

ELEC APU GEN OVERLOAD			
Перегрузка генератора APU			
- GALLEYOFF			
– МНЕМОКАДР ELECВЫЗВАТЬ			
ДАЛЬНЕЙШИЕ ДЕЙСТВИЯ ВЫПОЛНЯТЬ НА БОРТУ (L ИЛИ R), К КОТОРОМУ ПОДКЛЮЧЕН APU GEN			
• если перегрузка сохраняется:			
– L(R) PUMP AUXON			
– L(R) PUMP MAINOFF			
- R(L) PUMP ADDTOFF			
● если R(L) PUMP MAIN OFF:			
– L(R) PUMP AUXON			
– НАГРУЗКУ ГЕНЕРАТОРОВ			
ПО СТРАНИЦЕ ELEC КОНТРОЛИРОВАТЬ			



аварийные и особые процедуры

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

A-01 4 24

15

Отказ левых основных и аварийных шин переменного тока LAND ASAP ПРЕДУПРЕЖДЕНИЕ ПРИ ОДНОВРЕМЕННОМ ВЫВОДЕ НА ЭКРАНЕ EWD CAS-СООБШЕНИЙ: ELEC L AC BUS FAULT II ELEC L DC ESS BUS FAULT ДЕЙСТВИЯ ВЫПОЛНЯТЬ ПО СООБШЕНИЮ ELEC L DC ESS BUS FAULT - L GENOFF 3ATEM ON • если действие неудачно: - L GEN.....OFF – A/T......OFF ПАРАМЕТРЫ РАБОТЫ ДВИГАТЕЛЕЙ.....КОНТРОЛИРОВАТЬ – L PUMP ADDTON – ЗАХОД......CAT1 ■ если запуск APU/подключение APU GEN возможно: – ВАТЗ. 4ПРОВЕРИТЬ – НА FL<370 ПРОЦЕДУРУ «ЗАПУСК АРИ В ПОЛЁТЕ».....ВЫПОЛНИТЬ – APU GENПРОВЕРИТЬ ON

Примечание: APU GEN не подключится при работающем R GEN. оставаясь в резерве

A-01 4.24

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ RRJ-95B Руководство по

летной эксплуатации

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

Продолжение

Влияние на системы

- AIR
- **ENG**
- **ELEC**
- HYD
- F/CTL

FUEL

CTATYC

ИСПОЛЬЗОВАНИЕ А/Т НЕВОЗМОЖНО

УМЕНЬШЕНИЕ СКОРОСТИ ПЕРЕМЕЩЕНИЯ

СТАБИЛИЗАТОРА

УМЕНЬШЕНИЕ СКОРОСТИ ПЕРЕМЕЩЕНИЯ

ПРЕДКРЫЛКОВ

УМЕНЬШЕНИЕ СКОРОСТИ ПЕРЕМЕЩЕНИЯ

ЗАКРЫЛКОВ

– ЗАХОД......CAT1

ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ

См. ниже

ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ С ИНДИКАЦИЕЙ НА ДИСПЛЕЕ EWD

AUTO FLT ENG FUEL

A/T OFF L/R VIB DET L PMP MAIN LO PR

A-ICE F/CTL NAV

RA 1

ICE DET STAB DEGRADED L WINDSHIELD ASYM THR PROT LOST

L WINDOW **FLAPS LO SPEED**

WING LO POWER **SLATS LO SPEED**

ELEC HYD

L GEN **HS2 ELEC2A**

TRU



летной эксплуатации

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

A-01

17

Продолжение

ДРУГИЕ ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ

ELEC 3
RECIRC*

СТЕКЛООЧИСТИТЕЛЬ ЛЕВЫЙ ADS HTR 1+3 L

GALLEY 1
ОБОРУДОВАНИЕ
ПАССАЖИРСКОЙ
КАБИНЫ
LAVATORY 1+2

<u>Примечание:</u> *Значок RECIRC на кадре AIR индицируется оранжевым цветом, что свидетельствует об отказе одного из вентиляторов рециркуляции

Отказ правых основных и аварийных шин переменного тока

ELEC R AC BUS FAULT

LAND ASAP ПРЕДУПРЕЖДЕНИЕ ПРИ ОДНОВРЕМЕННОМ ВЫВОДЕ НА ЭКРАНЕ EWD CAS-СООБЩЕНИЙ: ELEC R AC BUS FAULT II ELEC R DC ESS BUS FAULT ДЕЙСТВИЯ ВЫПОЛНЯТЬ ПО СООБЩЕНИЮ ELEC R DC ESS BUS FAULT - R GENOFF 3ATEM ON • если действие неудачно: - R GEN..... OFF – R PUMP ADDTON - AIR DATA (RCP)......F/O3 – ILS1/ VOR1ВЫБРАТЬ/НАСТРОИТЬ – ЗАХОД НА ПОСАДКУ......САТ1 ■ если запуск APU/подключение APU GEN возможно – ВАТЗ, 4ПРОВЕРИТЬ - HA FL<370 ПРОЦЕДУРУ «ЗАПУСК АРИ В ПОЛЁТЕ».....ВЫПОЛНИТЬ – APU GENПРОВЕРИТЬ ON Примечание: APU GEN не подключится при работающем L GEN. оставаясь в резерве

A-01

4.24

аварийные и особые процедуры

RRJ-95B

летной эксплуатации

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ

Продолжение

Влияние на системы

HYD

ELEC AIR

F/CTL

FUEL ENG

СТАТУС

ECTI

УМЕНЬШЕНИЕ СКОРОСТИ ПЕРЕМЕЩЕНИЯ

СТАБИЛИЗАТОРА

УМЕНЬШЕНИЕ СКОРОСТИ ПЕРЕМЕЩЕНИЯ

ПРЕДКРЫЛКОВ

УМЕНЬШЕНИЕ СКОРОСТИ ПЕРЕМЕЩЕНИЯ

NAV

ЗАКРЫЛКОВ

∆-ICE

ЗАХОД НА ПОСАДКУ ПО САТ1

ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ

См. ниже

ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ С ИНДИКАЦИЕЙ НА ДИСПЛЕЕ EWD

A-ICE	NAV	FUIL
ICE DET	RA 2	FLAPS LO SPEED
R WINDSHIELD	ILS 2	SLATS LO SPEED
R WINDOW	VOR 2	STAB DEGRADED
ADS2 TAT HTR	GPS2	ASYM THR PROT
ADS1+3 TAT HTR	ADS2 DATA DEGRADED	LOST
	<u>AIR</u>	<u>FUEL</u>
	AFT E-BAY COOL	R PMP MAIN LO PR
<u>ELEC</u>		
R GEN		
CATEGORY 3 SHED		
TRU		



СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ

A-01

19

Продолжение

ДРУГИЕ ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ

ELEC 1
RECIRC*

СТЕКЛООЧИСТИТЕЛЬПРАВЫЙ

ADS HTR 2+3 R

ПРИЕМНИК МНОГОРЕЖИМНЫЙ 2 ОБОРУДОВАНИЕ ПАССАЖИРСКОЙ КАБИНЫ

КАБИНЫ LAVATORY 1+2

GALLEY 2+4

<u>Примечание:</u> *Значок RECIRC на кадре AIR индицируется оранжевым цветом, что свидетельствует об отказе одного из вентиляторов рециркуляции

A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

CYXON PROJECT CANCELLY CONTROL OF THE CONTROL OF TH

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ

Руководство по летной эксплуатации

ELEC L DC BUS FAULT				
Отказ левых основных шин постоянного тока				
Отключение A/T, FMS2				
– КНОПКА-ТАБЛО L AIRОFF	-			
– МАКСИМАЛЬНАЯ ВЫСОТА ПОЛЁТА	FL250			
– НА РУЧНОЕ УПРАВЛЕНИЕ РУД	ПЕРЕЙТИ			
- FMS (RCP)				
- WINDOW PROBE MAN				
• Если сообщение ADS 2 PROBES HTR сохраняетс				
– WINDOW PROBE MAN	_			
– AIR DATA	F/O3			
ADS 3 обеспечивает данными PFD2 и ND2.				
– VHF1/ 2/ HF 2	.ИСПОЛЬЗОВАТЬ			
- ЗАХОД.НА ПОСАДКУ	CAT1			
СТАТУС				
ОТКЛЮЧЕНИЕ А/Т	<u>ОТКАЗАВШИЕ</u>			
FMS2	<u>СИСТЕМЫ</u>			
ПОТЕРЯ РЕЗЕРВИРОВАНИЯ АР				
ПОТЕРЯ ОБОГРЕВА ADS2				
МАКСИМАЛЬНАЯ ВЫСОТА ПОЛЕТА FL250	См. ниже			
– ЗАХОД НА ПОСАДКУ САТ1				



СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

A-01

21

 AIR
 AUTO FLT
 NAV

 L AIR
 SYS2
 DME

 A/T OFF
 FMS2

 A-ICE
 COM
 SURV

 ADS 2 TAT HTR
 HF 1
 TCAS

 ADS 2 PROBES HTR
 VHF 3
 TERR

 WXR
 WXR

ACP 3

ДРУГИЕ ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ

БЛОК ЗАЩИТЫ ДВИГАТЕЛЯ ОТ РАСКРУТКИ 2A

FCP2
READ LT
TABLE LT
RWY LT L
WING LT L
RAT HTR
CTEKNOOYUCTUTEЛЬ
ЛЕВЫЙ

ЧАСТЬ ИНДИВИДУАЛЬНОГО ОСВЕЩЕНИЯ В КАБИНЕ ЭКИПАЖА LAVATORY 1+2 GALLEY 1

ОБОРУДОВАНИЕ ПАССАЖИРСКОЙ КАБИНЫ

ЛОЖНЫЕ ТЕКСТОВЫЕ СООБЩЕНИЯ НА ДИСПЛЕЕ EWD

<u>Примечание:</u> Выполнение действий по процедурам, перечисленным ниже, не требуется

DOORS*

Примечание: *Все сообщения по системе

A-01

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕЛУРЫ

RRJ-95B

петной эксплуатации

4.24 СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

ELEC R DC BUS FAULT

Отказ правых основных шин постоянного тока

Отключение MFD/ PFD второго пилота,

- МАКСИМАЛЬНАЯ ВЫСОТА ПОЛЁТА......FL250

CTATYC

ОТКЛЮЧЕНИЕ MFD + PFD 2/П, ВСТРОЕННОГО ПОДСВЕТА ПУЛЬТОВ

ПОТЕРЯ РЕЗЕРВИРОВАНИЯ АР

OTKA3 ADS2

ЗАХОД НА ПОСАДКУ ПО САТ2

МАКСИМАЛЬНАЯ ВЫСОТА ПОЛЕТА FL250

ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ

См. ниже

Влияние на системы

ELEC

HYD AIR

F/CTL

FUEL

ENG

ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ С ИНДИКАЦИЕЙ НА ДИСПЛЕЕ EWD

	F/O PFD
	F/O MFD
AUTO FLT	COM
SYS 2	HF 2
	VHF 2
	RMP 2

ADS 2 ADF 2

NAV

DME 2

A-ICE <u>FWS</u> <u>SWS</u>

CDS

R WINDSHIELD FWS 2 SPD STALL WARN DEGRD



СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

A-01 4.24

23

Продолжение

ДРУГИЕ ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ

XPDR2 КАНАЛ 2А БЛОКА ЗАЩИТЫ ДВИГАТЕЛЯ ОТ РАСКРУТКИ СТЕКЛООЧИСТИТЕЛЬ ADS HTR 2 RWY LT RIGHT WING LT RIGHT TAXI LT

ЧАСТЬ
ИНДИВИДУАЛЬНОГО
ОСВЕЩЕНИЯ В
КАБИНЕ ЭКИПАЖА
ЗАМОК ДВЕРИ
КАБИНЫ ЭКИПАЖА
GALLEY 4
RUD PED ADJ R

ЛОЖНЫЕ ТЕКСТОВЫЕ СООБЩЕНИЯ НА ДИСПЛЕЕ EWD

<u>Примечание:</u> Выполнение действий по процедурам, перечисленным ниже, не требуется

DOORS*

ПРАВЫЙ

Примечание: *Все сообщения по системе

A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

петной эксплуатации

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

ELEC L DC ESS BUS FAULT

Отказ левых основных и аварийных шин постоянного тока Отключение AP A/T. FMS2 Отключение MFD + PFD KBC. на EWD недостоверная информация ПРЕДУПРЕЖДЕНИЕ ПРИ ОДНОВРЕМЕННОМ ВЫВОДЕ НА ЭКРАНЕ EWD CAS-СООБЩЕНИЙ: ELEC L AC BUS FAULT II ELEC L DC ESS BUS FAULT ДЕЙСТВИЯ ВЫПОЛНЯТЬ ПО СООБЩЕНИЮ ELEC L DC ESS BUS FAULT НА РУЧНОЕ УПРАВЛЕНИЕ САМОЛЕТОМ......ПЕРЕЙТИ - МАКСИМАЛЬНАЯ ВЫСОТА ПОЛЁТА......FL250 - EMER LT.....ON – F/O MFD DUEWD – L PUMP ADDTON - КНОПКА-ТАБЛО L AIR.....ОFF/ПРОВЕРИТЬ OFF - FMS (RCP).....BOTH 1 - ADS 2 + IESI......ИСПОЛЬЗОВАТЬ - VHF2 + HF2 +XPDR 2.....ИСПОЛЬЗОВАТЬ - (CAPT) ПЕРЕКЛЮЧАТЕЛЬ «NORMAL/BACKUP»......BACKUP - ГИДРОСИСТЕМА HS1.HS2. HS3.....ПОВЫШЕННОЕ **ВНИМАНИЕ** – ELEC1 (ПЕРЕД ВЫПУСКОМ ШАССИ)ON

LAND ASAP

Продолжение на следующей странице

- ЗАХОД НА ПОСАДКУ ПО ПСП.....ВЫПОЛНИТЬ



СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ

A-01

25

Продолжение

ОТКАЗ АР, A/T, FMS2, ADS 1+3 ОТКЛЮЧЕНИЕ MFD + PFD КВС, НА EWD НЕДОСТОВЕРНАЯ ИНФОРМАЦИЯ ПЕРЕНАСТРОЙКА РАДИОСТАНЦИИ HF1 НЕВОЗМОЖНА

OTKA3 T2CAS

ОТКАЗ КОНТРОЛЕРА ГС1 (ELEC 1 В РУЧНОМ РЕЖИМЕ)

АВТОМАТИЧЕСКИЙ ВЫПУСК RAT НЕРАБОТОСПОСОБЕН

ОТКАЗ ИНДИКАЦИИ ПАРАМЕТРОВ ЛЕВОГО ДВИГАТЕЛЯ

ОТКАЗ ИНДИКАЦИИ ПОС ВЗ ЛЕВОГО ДВИГАТЕЛЯ АВАРИЙНЫЙ ВЫПУСК ШАССИ НЕРАБОТОСПОСОБЕН ОТКАЗ ПОЛОВИНЫ ТОРМОЗОВ ЗАХОД НА ПОСАДКУ ПО САТ1 НЕВОЗМОЖЕН ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ

См. ниже

A-00

4.24

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

летной эксплуатации

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ

Продолжение

Влияние на системы

ELEC

HYD AIR

F/CTL

FUEL

ENG

ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ С ИНДИКАЦИЕЙ НА ДИСПЛЕЕ EWD

A-ICE COM HYD

L WINDSHIELD CAPT/ OBS AUDIO HS1 CONTROLLER

L WINDOW RMP 1 HS2 LO PR
ADS 3PROBES VHF 1/ 3 (H>22000 FT)

HTR HF 1 HS2 ELEC2A

ADS1+3 TAT HTR STBY PROBES

HTR

AIR CDS CAPT MFD/ PFD

EWD ADS 3 DEGRADED

DMF 1

NAV

ADS 1

 AUTO FLT
 FUEL
 VOR 1

 A/T OFF
 L ENG LO PR
 ADF 1

AP OFF ILS 1
SYSTEM GPS 1

 APPROACH 1
 FMS 2

 AVNCS
 FCTL
 SURV

DEGRADED ALFA/G PROT XPDR 1
SSCVR ASYM THR PROT LOST TCAS

 DCA1
 TAWS

 BRAKE
 FWS
 TERR

 DEGRADED
 FWS 1
 WXR

TEMP DET FAULT

<u>SWS</u> SPD STALL WARN



СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ

A-01 4.24

27

Продолжение

ДРУГИЕ ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ

RSU1 ECP1

ACP1+3 L DRIVE DISC

AUX L RAT AUTO DEPL

EMER EXT BAT1+3

METRIC ALT WINDOW HEAT L
TARGET ALT CTEKNOOYUCTU

СТЕКЛООЧИСТИТЕЛЬ ПЕВЫЙ

ВНЕШНЕЕ СТО ЛЕВОГО

БОРТА

ЧАСТЬ

ИНДИВИДУАЛЬНОГО ОСВЕЩЕНИЯ В КАБИНЕ

ЭКИПАЖА

ПОТОЛОЧНОЕ

ОСВЕЩЕНИЕ В КАБИНЕ

ЭКИПАЖА

ЧАСТЬ ОСВЕЩЕНИЯ ПАССАЖИРСКОЙ КАБИНЫ

ЛОЖНЫЕ ТЕКСТОВЫЕ СООБЩЕНИЯ НА ДИСПЛЕЕ EWD

<u>Примечание:</u> Выполнение действий по процедурам, перечисленным ниже, не требуется

DOORS* ELEC L AC BUS

Примечание: *Все сообщения по системе

A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

петной эксплуатации

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ

ELEC R DC ESS BUS FAULT

Отказ правых основных и аварийных шин постоянного тока Отключение AP.A/T. FMS1. IESI Отключение MFD/ PFD второго пилота. EWD. ПРЕДУПРЕЖДЕНИЕ ПРИ ОДНОВРЕМЕННОМ ВЫВОДЕ НА ЭКРАНЕ EWD CAS-СООБЩЕНИЙ: ELEC R AC BUS FAULT II ELEC R DC ESS BUS FAULT ДЕЙСТВИЯ ВЫПОЛНЯТЬ ПО СООБЩЕНИЮ ELEC R DC ESS BUS FAULT НА РУЧНОЕ УПРАВЛЕНИЕ САМОЛЕТОМ......ПЕРЕЙТИ - МАКСИМАЛЬНАЯ ВЫСОТА ПОЛЁТА......FL250 - CAPT MFD DUEWD - R PUMP ADDTON – R AIR.....ОFF/ПРОВЕРИТЬ OFF - FMS (RCP).....BOTH 2 - VHF1/3/ HF1......ИСПОЛЬЗОВАТЬ – ILS1/ VOR1/ADS1ИСПОЛЬЗОВАТЬ - (FO) ПЕРЕКЛЮЧАТЕЛЬ «NORMAL/BACKUP»......BACKUP - ГИДРОСИСТЕМА HS2 И HS3....ПОВЫШЕННОЕ ВНИМАНИЕ – ELEC3 (перед выпуском шасси)ON - KHOПKA-ТАБЛО PTU AUTO (ПЕРЕД ВЫПУСКОМ ШАССИ).......MAN

LAND ASAP

Продолжение на следующей странице

- КНОПКА-ТАБЛО PTU AUTO (после выпуска шасси)AUTO

- ЗАХОД НА ПОСАДКУ ПО ПСП.....ВЫПОЛНИТЬ

Надпись MAN на кнопке-табло PTU AUTO не светится



СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ

A-01

4.24

Продолжение

СТАТУС

OTKA3 AP, A/T, FMS1, IESI, ADS 2+3 ОТКЛЮЧЕНИЕ MFD/PFD 2/П, EWD, ПОДСВЕТА ПУЛЬТОВ

ОТКАЗ ТРАНСПОНДЕРА 2 АВАРИЙНЫЙ ВЫПУСК ШАССИ НЕРАБОТОСПОСОБЕН

ОТКАЗ ИНДИКАЦИИ ПАРАМЕТРОВ ПРАВОГО ДВИГАТЕЛЯ

ОТКАЗ ИНДИКАЦИИ ПОС ВЗ ПРАВОГО ДВИГАТЕЛЯ

ЗАПУСК АРИ НЕРАБОТОСПОСОБЕН ОТКАЗ ПОЛОВИНЫ ТОРМОЗОВ

ПЕРЕНАСТРОЙКА РАДИОСТАНЦИИ HF2 НЕВОЗМОЖНА

ФУНКЦИЯ CLIMB INHIBIT CUCTEMЫ T2CAS НЕДОСТУПНА

По скорости набора высоты устанавливается предел 1500 ft/mn

ОТКАЗ КОНТРОЛЕРА ГСЗ (ELEC 3, КЛАПАН ВКЛЮЧЕНИЯ РТU- В РУЧНОМ РЕЖИМЕ)
ОТКАЗ ПОДСВЕТА ЧАСОВ, КОМПАСА
ЗАХОД НА ПОСАДКУ ПО САТ 1 НЕВОЗМОЖЕН

A-01

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ

Руководство по летной эксплуатации

Продолжение

Влияние на системы

HS3 CONTROLLER

ALFA/G PROT

HYD

FCTL

GPS 2

HYD AIR F/CTL FUEL

ELEC

ENG

ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ С ИНДИКАЦИЕЙ НА ДИСПЛЕЕ EWD

AIR CDS

R AIR F/O PFD/ MFD

AFT E BAY COOL EWD

A-ICE COM

R WINDSHIELD F/O AUDIO

R WINDOW RMP 2 HF 2

VHF 2

AUTO FLT ENG L NAV

AP OFF ALTERNATE MODE ADS 2+3

A/T OFF ADF 1
SYSTEM ADF 2

APPROACH DME 2

FMS 1 VOR 2

ILS 2

AVNCS FUEL FWS

DEGRADED R ENG LO PR FWS 2

DCA2

BRAKE SURV SWS

DEGRADED WXR SPD STALL WARN

TEMP DET FAULT XPDR 1+2 DEGRD TAWS



СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ

A-01 4.24

31

Продолжение

ДРУГИЕ ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ

RAV ACP2

RCAU F/O AUX R

APU ATC2

R DRIVE DISC

BAT 2/4

ELEC2B СТЕКЛООЧИСТИТЕЛЬ

ПРАВЫЙ

ВНЕШНЕЕ СТО ПРАВОЙ СТОРОНЫ

ЧАСТЬ ОСВЕЩЕНИЯ ПАССАЖИРСКОЙ КАБИНЫ

ЧАСТЬ

ИНДИВИДУАЛЬНОГО ОСВЕЩЕНИЯ В КАБИНЕ

ЭКИПАЖА

ЗАМОК ДВЕРИ КАБИНЫ ЭКИПАЖА

ЛОЖНЫЕ ТЕКСТОВЫЕ СООБЩЕНИЯ НА ДИСПЛЕЕ EWD

Примечание: Выполнение действий по процедурам, перечисленным ниже, не

требуется

DOORS*

ELEC R AC BUS

XPDR 1+2**

Примечание: *Все сообщения по системе

**Работоспособность XPDR 1 сохраняется

ЛОЖНАЯ ИНДИКАЦИЯ НА МНЕМОКАДРЕ

ELEC**

FLCT

Примечание: **Символ ВАТ 3 индицируется оранжевым цветом

A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

петной эксплуатании

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

ELEC EMER CONFIGR

Отказ левого и правого генераторов Отключение, AP, A/T, FMS2 Отключение MFD/ PFD второго пилота

LAND ASAP

 НА РУЧНОЕ УПРАВЛЕНИЕ САМОЛЕТОМ.....ПЕРЕЙТИ - RAT GEN.....ПРОВЕРИТЬ DOWN/ON Время выпуска RAT не превышает 8 сек. • если RAT не выпустился: - RAT.....ВЫПУСТИТЬ ВРУЧНУЮ Выпустить RAT вручную поворотом рычага троса ручного выпуска RAT на центральном пульте RAT GENПРОВЕРИТЬ DOWN/ON Убедится, что на кнопке-табло RAT GEN надписи DOWN и ON светятся - L GEN......OFF 3ATEM ON Убедиться, что на кнопке-табло L GEN надписи FAULT и OFF не светятся. Контролируйте включение L GEN на мнемокадре ELEC R GEN......OFF 3ATEM ON Убедиться, что на кнопке-табло R GEN надписи FAULT и OFF не светятся. Контролируйте включение R GEN на мнемокадре ELEC • если действие удачно: RAT GEN......OFF Проверить отключение RAT GEN по погасанию надписи ON на кнопке-табло RAT GEN если действие неудачно: L GEN, R GEN.....OFF



аварийные и особые процедуры

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

A-00

33

Продолжение ■ если запуск APU/подключение APU GEN возможно: - HA FL<370 ПРОЦЕДУРУ «ЗАПУСК АРЦ В ПОЛЁТЕ».....ВЫПОЛНИТЬ – APU GENПРОВЕРИТЬ ON – RAT GEN.....OFF ВНИМАНИЕ Потребители 3-ей категории отключаются ■ <u>если запуск APU/ /подключение APU GEN невоз</u>можно: – EMER LTON – RECIRC......OFF – МАКСИМАЛЬНАЯ ВЫСОТА ПОЛЁТА......FL250 - WINDOW PROBE......MAN – VHF1/XPDR1.....ИСПОЛЬЗОВАТЬ – УГОЛ АТАКИ.....КОНТРОЛИРОВАТЬ - SPD/STALL WARN (STALL OVERSPEED SPEED)NOT AVAIL

— ЗАХОД НА ПОСАДКУ ПО ПСП......ВЫПОЛНИТЬ

 — FLAPSFLAPS 3

 Продолжение на следующей странице

17 AHB 2011 © 3AO «FCC» ДЕЙСТВИТЕЛЬНО: ВСЕ

A-00

4.24

аварийные и особые процедуры

СУХОЙ

RRJ-95B

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

Руководство по петной эксплуатации

Продолжение

ВНИМАНИЕ

Потребители 2 и 3-ей категории отключаются

Влияние на системы

ELEC ΔIR F/CTL FUFI **ENG**

CTATYC

ОТКЛЮЧЕНИЕ AP, A/T, FMS2, MFD/PFD 2/П, **RA1+2. ПОДСВЕТА ПУЛЬТОВ**

ЗАХОД НА ПОСАДКУ ПО САТ1 НЕВОЗМОЖЕН

ОТКЛЮЧЕНИЕ СТЕКЛООЧИСТИТЕЛЕЙ **ΠΕΒΟΓΟ+ΠΡΑΒΟΓΟ**

ПОТЕРЯ СИГНАЛИЗАЦИОННЫХ СООБЩЕНИЙ: "STALL", "OVERSPEED", "SPEED, SPEED, SPFFD"

УМЕНЬШЕНИЕ СКОРОСТИ ПЕРЕМЕЩЕНИЯ СТАБИЛИЗАТОРА

УМЕНЬШЕНИЕ СКОРОСТИ ПЕРЕМЕЩЕНИЯ ПРЕДКРЫЛКОВ

УМЕНЬШЕНИЕ СКОРОСТИ ПЕРЕМЕЩЕНИЯ **ЗАКРЫЛКОВ**

АВТОМАТИЧЕСКИЙ ВЫПУСК СПОЙЛЕРОВ НА ПОСАДКЕ НЕВОЗМОЖЕН

УВЕЛИЧЕНИЕ ЭФФЕКТИВНОСТИ ПРОДОЛЬНОГО УПРАВЛЕНИЯ НА ПОСАДКЕ

ТОПЛИВО ИЗ ЦЕНТРАЛЬНОГО БАКА НЕ ВЫРАБАТЫВАЕТСЯ. ОСТАТОК В 1-Х ОТСЕКАХ 420 КГ НЕ ВЫРАБАТЫВАЕТСЯ

ОБОГРЕВ ЛЕВОГО ЛОБОВОГО СТЕКЛА АВТОМАТИЧЕСКИ ОТКЛЮЧИТСЯ ПРИ РАБОТЕ МЕХАНИЗАЦИИ КРЫЛА

ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ

См. ниже



аварийные и особые процедуры

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ

A-01 4.24

35

Продолжение

ОТКАЗАВШИЕ СИ	СТЕМЫ С ИНДИКАЦИЕЙ НА	ДИСПЛЕЕ EWD
AIR	ENG R	<u>NAV</u>
L AIR	BLEED STATUS WING	ADF 2
R E-BAY COOL		ADS 2
L PACK		DME 1/ 2
		RA 1+2
		FMS 2
		IRS 2
		ILS 2
		VOR 2
		GPS 2
A-ICE	<u>FCTL</u>	<u>sws</u>
L/ R WINDSHIELD	ASYM THR PROT LO	SPD STALL WARN
L/ R WINDOW	ST FLAPS LO SPEED	
	SLATS LO SPEED	
	STAB DEGRADED	
AUTO FLT	<u>FUEL</u>	<u>FWS</u>
AP OFF	L/R PUMP JET 1	FWS 2
A/T OFF	L/R MAIN PUMP LO RP	
APPROACH 1		
SYSTEM		
<u>COM</u>	<u>CDS</u>	<u>SURV</u>
HF 1/ 2	F/O PFD/ MFD	TCAS
OBS AUDIO		TAWS
RMP 2		TERR
VHF 2/ 3		WXR DEGRD
ELEC		
CATEGORY 2+3 SHED		

4.24

аварийные и особые процедуры

RRJ-95B

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

Руководство по летной эксплуатации

Продолжение

ДРУГИЕ ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ

RECIRC ELEC1 ELEC3 LOGO LT NAV LT BEACON LT STROBE LT ОБОРУДОВАНИЕ ПАССАЖИРСКОЙ КАБИНЫ LAVATORY 1/2 ИНДИВИДУАЛЬНОЕ ОСВЕЩЕНИЕ В КАБИНЕ ЭКИПАЖА ЗАМОК ДВЕРИ КАБИНЫ ЭКИПАЖА

<u>ЛОЖНЫЕ ТЕКСТОВЫЕ СООБЩЕНИЯ НА ДИСПЛЕЕ EWD</u>

<u>Примечание:</u> Выполнение действий по процедурам, перечисленным ниже, не требуется

DOORS*

Примечание: *Все сообщения по системе



клапана) (AFTBB/FWDBB)

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

A-00 4.24

ABA	АРИЙНАЯ КОНФИГУРАЦИЯ :	ЭЛЕКТРООБОР	УДОВАНИЯ
F	Работоспособное оборудование	Ветрогенератор RAT подключен	Полет на аккумуляторных батареях
	Клапан аварийной вентиляции авионики (AEV)	норм	норм
	Питание обмоток реле (R-AEV)	норм	норм
	Вентилятор нагнетания воздуха в авионику, правая сторона (BLOW FAN1,3, 4)	норм	норм
	Реле BFAN3/4	норм	нет
	Передний вентилятор охлаждения блоков авионики (AEFAN 3)	норм	норм
	Клапан линии перекрестного отбора воздуха (CBV1,2)	норм	норм
СКВ	Выпускной клапан 2 (OFV AUTO 2)	норм	норм
	Регулятор давления (PRV2)	норм	норм
	Клапан продувочного воздуха (RAM)	норм	норм
	Вентилируемый датчик температуры (VENTS 5,6,7)	норм	норм
	Питание обмоток реле (R-RAV)	норм	норм
	Питание обмоток реле (заслонки регулирования воздуха) (FCV2)	норм	норм
	Отсечной клапан (SOV1,2,3,4)	норм	норм
	Питание обмоток реле (отсечного	норм	норм

норм

A-00

4.24

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

летной эксплуатации

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ

Работоспосо	бное оборудование	Ветрогенератор RAT подключен	Полет на аккумуляторных батареях
Оборудование автоматического	Вычислитель центральный и модуль ввода/вывода11(СРІОМ 11)	норм	норм
управления полетом	Вычислитель центральный и модуль ввода/вывода12 (СРІОМ 12)	норм	норм
	Антенна УКВ - связи 1 (VHF1)	норм	норм
	Приёмопередатчик УКВ связи 1(VHF Transceiver 1)	норм	норм
Связное оборудование	Регистратор звуковой информации твердотельный (SSCVR)	норм	норм
	Блок усиления и коммутации (RCAU, F/O)	норм	норм
	Усилитель системы связи с салоном (РАА1, 2)	норм	норм
	Питание GCU L/R	норм	норм
	Расцепитель левого/правого привод- генератора (IDG L/R DISC)	норм	норм
	Питание TRU1/2	норм	нет
Система	Питание статического преобразователя STAT INV	норм	норм
электроснабжения	Питание замка ветрогенератора (RAT DEPL)	норм	норм
	Управление RAT (RAT CTL)	норм	норм
	Питание блока выключателей- предохранителей (LMU 3, 4, 9, 10, 11,12)	норм	норм



СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

A-00 4.24

39

		Ветрогенератор RAT подключен	Полет на аккумуляторн ых батареях	
		Дисплей (EWD)	норм	норм
		Дисплей (MFD1)	норм	норм
		Дисплей (PFD 1)	норм	норм
¥а		Пульт управления полетом (FCP1)	норм	норм
Эборудование кабины экипажа	Приборная доска	Пульт индикации приоритета левый/правый	норм	норм
		Пульт сигнализации левый/правый	норм	норм
зание		Пульт уборки-выпуска шасси	норм	норм
борудов		Пульт выбора режима автоматического торможения	норм	норм
Ō		Прибор интегрированный электронный резервный	норм	норм
		Компас и часы (COMP&CLOCK)	норм	норм
		Chronometer/Часы (CLOCK STBY)	норм	BAT1

аварийные и особые процедуры

RRJ-95B

летной эксплуатации

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ

	Работоспосо	бное оборудование	Ветрогенератор RAT подключен	Полет на аккумуляторных батареях
		Вычислитель системы самолётовождения 1 (FMS 1)	норм	норм
		Пульт управления EICAS (ECP)	норм	норм
ипажа	Центральный пульт	Пульт управления звуком (ACP 1,2)	норм	норм
ны эк		Пульт управления радиосредствами (RMP1)	норм	норм
каби		Пульт запуска двигателей	норм	норм
зание		Пульт пожарной защиты ВСУ	норм	норм
Оборудование кабины экипажа	Потолочный пульт	Пульт пожарной левого/правого двигателя	норм	норм
Ö		Пульт управления регистратором звуковой информации	норм	норм
		Правая/левая/средняя часть потолочного пульта	норм	норм
		Компьютер пожарной защиты (FC-310)	норм	норм
		Панель пожарной защиты двигателя (ENG FPC PL)	норм	норм
06	Пожарное оборудование.	Панель пожарной защиты BCУ (APU FPC PL)	норм	норм
		Панель пожарной защиты БГО (CARGO FPC PL)	норм	норм
		Датчик дыма в переднем /заднем БГО (канал A, B) (SD aft/fwd ch.A,B)	норм	норм



СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ

A-00 4.24

41

Работоспос	собное оборудование	Ветрогенератор RAT подключен	Полет на аккумуляторных батареях
	Вычислитель системы управления верхнего уровня (PFCU 1,2,3)	норм	норм
	Блок управления и контроля приводов (ACE 1,2)	норм	норм
Система	Блок датчиков угловых скоростей (RSU1,2)	норм	норм
управления самолетом	Контроллер управления электроприводом (стабилизатора 1-1) (MACE SSM1)	норм	нет
	Контроллер управления электроприводом (закрылков 1-3) (МАСЕ FLAP1)	норм	нет
	Блок вычисления количества топлива (FQIC 1,2)	норм	норм
Топливная	Блок управления топливной системой (FSCU 1, 2)	норм	норм
система	Перекрывной кран (FSOV1,2)	норм	норм
	Вспомогательный топливный насос постоянного тока левы/правый (AUX L/R)	норм	норм
	Блок управления и контроля гидросистемы (HSCU A, B)	норм	норм
	Насосная станция переменного тока (ACMP2)	норм	нет
Гидравлическая система	Насосная станция постоянного тока (DCMP2)	норм	норм
	Противопожарный клапан ГС1&Реле противопожарного клапана (HS 1, 3 VALVE)	норм	норм
	Клапан включения блока передачи мощности (PTU)	норм	норм

A-00

4.24

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

летной эксплуатации

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ

Работоспо	особное оборудование	Ветрогенератор RAT подключен	Полет на аккумуляторных батареях
	Клапан ПОС В3 прав./лев. двигатель (NAI VL)	норм	норм
ПОС	Датчик давления ПОС В3 прав./лев. двигатель (AI SPL& T12A)	норм	норм
	Клапан деления ПОС прав. /лев. двигатель (канал A,B)	норм	норм
	Модуль коммутатора 11 (SWM 11/12)	норм	норм
	Вычислительный модуль (CPM 11)	норм	норм
	Основной модуль обработки данных и входных/выходных сигналов (СРІОМ 11/12)	норм	норм
	Контроллер пультов управления (CPCU1,2)	норм	норм
	Концентратор данных (EIU)	норм	норм
	Трансформатор (TR 1,3 26V AC)	норм	AC INV
Приборное оборудование	Пульт управления конфигурацией (RCP)	норм	норм
	Пульт управления полетом (FCP1)	норм	норм
	Питание обмоток реле, (FDRPWR Relay)	норм	норм
	Регистратор полётной информации (FDR)	норм	AC INV
	Блок управления полётной информацией интегрированный (IFDMU)	норм	AC INV
	Блок передачи координат радиомаяка аварийного (ELT PRU)	норм	норм



A-00

43

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

4.24

Работоспособное оборудование		Ветрогенератор	Полет на аккумуляторных	
	гаоотоспосооное оборудование		RAT подключен	батареях
	Электронный блок управления уборкой - выпуском, шасси и поворотом передней опоры (LGSCU ch1 2)	норм	Норм	
	Шасси	Блок управления системой торможения (BCU A, B)	норм	норм
	Клапаны аварийного открытия замков убранного положения (EMERG EXTN)		норм	
-	Кабина	Блок регулировки яркости DU (1 канал) (DU1)	норм	норм
зация	экипажа	Потолочный светильник кабины экипажа (DOME LT)	норм	норм
гнали		Аварийное освещение салона переднее/заднее	норм	норм
экипажа осветитель ное оборудован ие	Табло "ВЫХОД (EXIT)", "НЕ КУРИТЬ""ПРИСТЕГНИ РЕМНИ", "ВЕРНИСЬ НА МЕСТО"	норм	норм	
	осветитель ное оборудован	Посадочная фара левая/правая (LAND LT L/R)	норм	норм

A-00

4.24

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

летной эксплуатации

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ

Работоспос	обное оборудование	Ветрогенератор RAT подключен	Полет на аккумуляторных батареях
	Инерциальный вычислитель (IRU 1,3)	норм	норм
	Вычислитель воздушных сигналов (ADC 1,3)	норм	норм
	Вычислитель обогрева приемников воздушных сигналов (PHC 3L/R)	норм	норм
Навигационно-	Вычислитель обогрева приемников воздушных сигналов (PHC 3L/R)	норм	нет
пилотажное оборудование	Приемник многорежимный 1 (MMR 1)	норм	AC INV
	Приемник всенаправленного и маркерного радиомаяков 1 (VOR1)	норм	AC INV
	Система активного ответа. Ответчик 3-го/4- го уровня (ATC)	норм	норм
	Приемник APK(ADF1)	норм	норм
Кислородное	для экипажа	норм	норм
оборудование	для пассажиров	норм	норм
	Клапан линии перекрестного отбора воздуха 1/Cross Bleed Valve 1	норм	норм
Пневматическая система	Клапан линии перекрестного отбора воздуха 2/Cross Bleed Valve 2	норм	норм
	Вычислитель CKB/Integrated Air System Controller 1/B	норм	норм
	Вычислитель CKB/Integrated Air System Controller 2/A	норм	норм



A-00

4.24

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАВЖЕНИЯ

Работоспособ	бное оборудование	Ветрогенератор RAT подключен	Полет на аккумуляторных батареях
	ВСУ аварийный останов (управл) (APU EMERG)	норм	норм
	Управление контактором запуска ВСУ (APU ECU)	норм	норм
Вспомогательная	Стартер запуска ВСУ (APU START MOTOR)	APU START BUS	APU START BUS
силовая установка	Управление запуском / остановом BCУ (APU START/ STOP)	норм	норм
	Электронный блок управления ВСУ (ЕСИ первичное/ вторичное питание) (APU ECU/CTL)	LIODM	норм
	Блок электронного управления левым/правым двигателем (DECU L/R ch.A)	норм	AC INV
	Блок защиты двигателя от раскрутки 1A/2A (EOSU1L/2R канал A)		норм
Силовая установка	Клапан останова левого/правого двигателя HPSOV left/right		норм
	Клапан воздушного стартера левый/правый двигатель		норм
	Блок контроля вибраций двигателей (AEVMU)	норм	нет
	Свеча зажигания 1 левого/ /правого двигателя (IGN 1 L/R)	норм	AC INV

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

СИСТЕМА ЭЛЕКТРОСНАБЖЕНИЯ

<u>Примечание:</u> Электроснабжение от одного основного генератора при отказе второго основного генератора.

	<u> </u>
	ЕЙ КАТЕГОРИИ, АВТОМАТИЧЕСКИ
ОТКЛЮЧАЮЩИЕ	СЯ ОТ БОРТОВОЙ СЕТИ В ПОЛЁТЕ
СКВ	Маты обогрева ног пилотов 1/2/3/4 (МАТ1/2/3/4) Реле (обогревателя кухни)
Оборудование кабины экипажа	Пульт прямого управления электрическими нагрузками (PLDCP) Преобразователь розетки
Пожарное оборудование.	Панель бортпроводника (LAV FPS PL)
Система управления самолетом	Пульт регулировки педалей правый/левый (Left/right rudder pedal adj CP)
Топливная система	Пульт заправки кабинный/фюзеляжный (CRCP/FRCP)
Противообледенительная система	Блок управления электрообогревом (левая/правая форточка)
Шасси	Индикация стояночного тормоза (Рукоятка стояночного тормоза, канал 1) (Parc Brake System)
Осветительное оборудование пассажирской кабины и багажных отсеков	Лампы для чтения для пассажирского места Зоны освещения салона левая (A, E, C, G) Зоны освещения салона правая (B, F, D, H/ I) Светильник технического отсека 1-12. Светильник отсека ВСУ 1,2,3 Освещение БГО переднего/заднего Управление освещением БГО переднего/заднего. Освещение погрузочной зоны переднего/заднего БГО Розетки для электробритв (оба туалета). Медицинские розетки. Сервисные розетки.
Внешнее осветительное	Сигнализатор стояночного тормоза (BRAKE LT)
оборудование Водоснабжение и удаление отходов	Задний стояночный огонь (PARK LT) Кухня передняя/задняя. Управление системой водоснабжения Управление смывом Наддув бака для воды 1 и 2. Вакуум-генератор/ Обогрев штуцеров заправки/слива воды и отходов Обогрев бака воды и отходов Подогрев воды передний/задний туалет.

<u>Примечание:</u> В случае отказа одного из основных генераторов, работа потребителей 3-й категории автоматически восстанавливается при подключении генератора ВСУ.



A-00 4.25

ОБОРУДОВАНИЕ КАБИНЫ ЭКИПАЖА

4.25 ОБОРУДОВАНИЕ КАБИНЫ ЭКИПАЖА	
DOOR COCKPIT EMER ACCESS	3
DOOR COCKPIT LOCK FAULT	3
DOOR COCKPIT UNI OCKED	3

2 A-00

4.25

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

ОБОРУДОВАНИЕ КАБИНЫ ЭКИПАЖА

Эта страница преднамеренно оставлена пустой



ОБОРУДОВАНИЕ КАБИНЫ ЭКИПАЖА

A-00

3

DOOR COCKPIT UNLOCKED

Дверь кабины экипажа открыта или не заперта

— ДВЕРЬ......ЗАКРЫТЬ

Замок двери автоматически запирается после закрытия двери

• Если действие безуспешно

МЕХАНИЧЕСКИЙ ЗАСОВ

ПРИМЕНИТЬ

DOOR COCKPIT LOCK FAULT

Отказ замка двери кабины экипажа

МЕХАНИЧЕСКИЙ ЗАСОВ.....ПРИМЕНИТЬ

DOOR COCKPIT EMER ACCESS

Инициирована процедура аварийного доступа в кабину экипажа

В кабине экипажа звучит специфическая звуковая сигнализация

<u>Примечание</u> Если экипаж не предпринял никаких действий в течении 30 секунд дверь кабины экипажа отпирается автоматически.

• если экипаж не разрешил вход в кабину:

- CKPT DOOR.....BLKD

Возможность аварийного доступа и специфическая звуковая сигнализация в кабине экипажа блокируются на период 10 минут и на дисплее EWD появляется текстовое сообщение **COCKPIT DOOR BLOCKED**

Когда обстановка в кабине экипажа позволит, НП по команде ПП должен визуально установить личность запросившего вход в кабину экипажа прежде чем открыть дверь кабины экипажа.

• если экипаж разрешил вход в кабину:

Перед тем как открыть дверь кабины экипажа, НП должен визуально установить личность запросившего вход в кабину экипажа.

- CKPT DOOR.....UNLK

Замок двери остается отпертым в течение 10 секунд.

4 .25

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95B

Руководство по
летной эксплуатации

ОБОРУДОВАНИЕ КАБИНЫ ЭКИПАЖА

Эта страница преднамеренно оставлена пустой

СУХОЙ RRJ-95В Руководство по летной эксплуатации

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

A-01

. .

4.26

ПОЖАРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

4.26 ПОЖАРНОЕ ОБОРУДО	ВАНИЕ	
APU FIRE		1
ENG L(R) FIRE		3
FIRE APÚ DET FAULT	6	3
FIRE APU XTING FAULT	T	7
FIRE CRGO XTING FAU	LT	7
	LT	
FIRE ENG L(R) DET FAL	JLT6	3
FIRE ENG L(R) OVERHE	EAT 6	3
FIRE ENG L(R) XTING F	AULT6	3
FIRE FWD(AFT) CRGO I	DET FAULT6	3
	BAY	
ДЫМ В ОТСЕКАХ		3
	1 ¹	
• •		

A-00

4.26

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

ПОЖАРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

Эта страница преднамеренно оставлена пустой



ПОЖАРНОЕ ОБОРУЛОВАНИЕ

A-00 4.26

3

ENG L(R) FIRE

Пожар левого (правого) двигателя

<u>Примечание:</u> При индикации аварийного сигнала на пульте управления средствами пожарной защиты и/или пульте управления запуском двигателя и отсутствии сообщения на EWD выполнять процедуру ENG L(R) FIRE

■ На земле (ДО V₁)

• После остановки самолёта:

- PARK/ALTN BRAKEBKЛ
- ENG MASTER (НЕИСПРАВНОГО).....OFF
- KHOПКУ-ТАБЛО ENG FIRE (HEИСПРАВНОГО)....НАЖАТЬ
- AGENT 1 (ЧЕРЕЗ 10 СЕК)......НАЖАТЬ
- AGENT 2 (ЧЕРЕЗ 10 СЕК)НАЖАТЬ
- ENG MASTER (ИСПРАВНОГО).....OFF
- ПОДАТЬ КОМАНДУ....."ВНИМАНИЕ ЭКИПАЖ! ЗАНЯТЬ РАБОЧИЕ МЕСТА"

A-00 4.26

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

летной эксплуатации

ПОЖАРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

_

Продолжение	
• Если требуется эвакуация:	
– ПОДАТЬ КОМАНДУЭВАКУАЦИЯ ПАССАЖИГ	OB
- APU (ЕСЛИ APU PAБОТАЕТ)ST	OP
– BAT 1,2,3,4	OFF
■ <u>В полете (после V₁)</u>	
LAND ASAP	
ВНИМАНИЕ:	
При взлете начать выполнение процедуры ENG L(R) FIRE на высоте не менее 400 ft над аэродромом.	3
– РУД (НЕИСПРАВНОГО)	DLE
– ENG MASTER (НЕИСПРАВНОГО)	OFF
– КНОПКУ-ТАБЛО ENG FIRE (НЕИСПРАВНОГО)НАЖ	АТЬ
– AGENT1 (ЧЕРЕЗ 10 СЕК)НАЖ/	4ТЬ
• Если табло FIRE не погасло через 30 сек:	
– AGENT 2НАЖА	ΥТЬ
– ПРОЦЕДУРУ	

Если после пожаротушения табло FIRE на пульте управления средствами пожарной защиты и/или пульте управления запуском, и/или сообщение на EWD не погасло, сигнал о пожаре считать ложным

«ПОСЛЕ ВЫКЛЮЧЕНИЯ ДВИГАТЕЛЯ»ВЫПОЛНИТЬ

Не производить повторный запуск двигателя, на котором был пожар

APU FIRE

Пожар APU

<u>Примечание:</u> При индикации аварийного сигнала на пульте управления средствами пожарной защиты APU и отсутствии сообщения на EWD выполнять процедуру APU FIRE

LAND ASAP

- APU FIREНАЖАТЬ
- AGENT (ЧЕРЕЗ 10 СЕК)......НАЖАТЬ

Если после пожаротушения табло FIRE и/или сообщение на EWD не погасло, сигнал о пожаре считать ложным

Не производить повторный запуск APU



ПОЖАРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

A-01

5

FWD (AFT) CRGO FIRE BAY

Пожар в переднем (заднем) в О
Примечание: При индикации аварийного сигнала на пульте управления
средствами пожарной защиты багажно-грузовых отсеков и

отсутствии сообщения на EWD выполнять процедуру FWD (AFT) CRGO FIRE BAY

■ На земле (до V₁)

Тушение пожара выполнять при закрытых грузовых дверях

– РУД L+RIDI	LΕ
--------------	----

- RECIRC.....OFF

• После остановки самолёта:

– PARK/ALTN BRAKE.....ВКЛ

– FWD (AFT) CARGO FIRE......НАЖАТЬ

– ENG L+R.....ВЫКЛ

– ПОДАТЬ КОМАНДУ.....ЭВАКУАЦИЯ ПАССАЖИРОВ

- BAT 1,2,3,4OFF

<u>Примечание:</u> Не открывать дверь грузового отсека до завершения эвакуации.
Сообщение FWD (AFT) CRGO FIRE BAY останется после разрядки баллона, даже если источник дыма ликвидирован.

■ В полете (после V₁)

LAND ASAP

_	RECIRC	ЭFI	F
---	--------	-----	---

– FWD (AFT) CARGO FIRE.....НАЖАТЬ

– ЭКСТРЕННОЕ СНИЖЕНИЕ ДО FL 100/МЕА.....ВЫПОЛНИТЬ

ПОСАДКУ В ТЕЧЕНИЕ 60 МИНУТ.....ВЫПОЛНИТЬ

После посадки действия, как при пожаре БГО на земле

6 A-00

аварийные и особые процедуры

CYXOЙ

RRJ-95B

Руководство по

петной эксплуатации

4.26

ПОЖАРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

FIRE	FNG	I (R)	OV	/FRH	IFAT
1 11 1					

Перегрев в гондоле левого (правого) двигателя.

- РУД НЕИСПРАВНОГО......IDLE

■ если сообщение OVERHEAT удалилось:

ЭКСПЛУАТИРОВАТЬ ДВИГАТЕЛЬ НА УМЕНЬШЕННОЙ ТЯГЕ

■ если в течение 30 сек сообщение сохраняется:

– РУД НЕИСПРАВНОГО......IDLE

- ENG MASTER HEИСПРАВНОГО......OFF

– ПРОЦЕДУРУ

«ПОСЛЕ ВЫКЛЮЧЕНИЯ ДВИГАТЕЛЯ»ВЫПОЛНИТЬ

FIRE ENG L(R) DET FAULT

Отказ системы обнаружения пожара левого (правого) двигателя

LAND ASAP

FIRE APU DET FAULT

Отказ системы обнаружения пожара APU.

– APU (ЕСЛИ ИСПОЛЬЗУЕТСЯ).....ОТКЛ НЕ ИСПОЛЬЗОВАТЬ APU ДО УСТРАНЕНИЯ НЕИСПРАВНОСТИ

FIRE FWD(AFT) CRGO DET FAULT

Отказ системы обнаружения пожара переднего (заднего) БГО

LAND ASAP

FIRE ENG L(R) XTING FAULT

Отказ системы пожаротушения левого (правого) двигателя.

LAND ASAP



A-00

4.26

ПОЖАРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

FIRE APU XTING FAULT	
Отказ системы пожаротушения APU.	
● если APU работает:	
– APU	STOP
● если необходима работа APU:	
LAND ASAP	

FIRE CRGO XTING FAULT

Отказ системы пожаротушения багажно-грузовых отсеков.

LAND ASAP

Отказ системы обнаружения и индикации пожара

LAND ASAP

A-01 4.26

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

петной эксплуатации

ПОЖАРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

ДЫМ В ОТСЕКАХ

Эта процедура применяется при появлении дыма из отсека авионики, системы кондиционирования или от оборудования кабины.

LAND ASAP

- ИСТОЧНИК РАСПРОСТРАНЕНИЯ ДЫМА.....ОПРЕДЕЛИТЬ

Рекомендации по определению источника дыма:

- при появлении дыма из вентиляционных отверстий, экипаж может предположить, что дым распространяется из БГО. Дополнительно может высветиться FIRE в БГО, появится сообщение на EWD. По сообщению на EWD должна быть выполнена соответствующая процедура.
- при наличии сигнализации о появлении дыма в туалетах, высветится табло на пульте пожарной защиты туалетов. Должна быть выполнена соответствующая процедура.

■ Первоначальные действия при появлении дыма:

- КИСЛОРОДНЫЕ МАСКИ.....ПРИМЕНИТЬ, 100%
- ВНУТРЕННЮЮ СВЯЗЬ......УСТАНОВИТЬ
- SEAT BELTS/NO SMOK......ON
- КНОПКА MODE (CAB PRESSURE).....ПРОВЕРИТЬ AUTO
- EMERG D-PRESS......ON
- RECIRC.....OFF
- ЭКСТРЕННОЕ СНИЖЕНИЕ
 - (ДО FL100 ИЛИ MEA).....ВЫПОЛНИТЬ
- GALLEY.....OFF

ПРЕДУПРЕЖДЕНИЕ:

В любое время, когда дым становится наиболее опасным, выполните процедуру по удалению дыма.

■ Если источник определён:

- НЕИСПРАВНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ.....ОБЕСТОЧИТЬ
- ПРОЦЕДУРУ ПО УДАЛЕНИЮ ДЫМА.....ВЫПОЛНИТЬ



ПОЖАРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

A-01

9

Продолжение

Продолжение
■ Если источник не определён:
- ПОСАДКУ НА БЛИЖАЙЩЕМ АЭРОДРОМЕВЫПОЛНИТЬ
- ПРОЦЕДУРУ ПО УДАЛЕНИЮ ДЫМАВЫПОЛНИТЬ
<u>ПРЕДУПРЕЖДЕНИЕ:</u>
Если ситуация по распространению дыма становится неуправляемой, рассмотрите вопрос о выполнении немедленной посадки вне аэродрома.
■ Если визуально подтверждается, что источник потушен:
- ПРОЦЕДУРУ ПО УДАЛЕНИЮ ДЫМАВЫПОЛНИТЬ
■ Если визуально не подтверждается, что источник
потушен:
- ПОСАДКУ НА БЛИЖАЙЩЕМ АЭРОДРОМЕВЫПОЛНИТЬ
■ <u>Если немедленная посадка неизбежна:</u>
– РЕКОМЕНДАЦИИ ПО
ПОСАДКЕВЫПОЛНИТЬ Рассмотреть процедуры:
— выполнение посадки с превышением посадочного веса,
— посадка с попутным ветром, — посадка на воду,
— посаока на вобу, — посадка вне аэродрома и т.д.
■ Если рассматривается продолжение полёта при
появлении дыма из системы кондиционирования:
 Первоначальные действия при появлении дыма из системы кондиционирования:
- EMER LTON
– L AIROFF
 Если плотность дыма увеличивается:
– L AIRAUTO
– R AIROFF
 Если плотность дыма продолжает увеличиваться:
– R AIRAUTO
- ПРОЦЕДУРУ ПО УДАЛЕНИЮ ДЫМАВЫПОЛНИТЬ
Продолжение на следующей странице

A-01 4.26

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

О СУХОЙ RRJ-95B Руководство по

летной эксплуатации

ПОЖАРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

	Продолжение
-	Если рассматривается продолжение полёта при появлении дыма от оборудования БРЭО:
	 Первоначальные действия при появлении дыма от оборудования БРЭО:
_	EMER LTON
_	GALLEYOFF
_	НЕИСПРАВНОЕ ОБОРУДОВАНИЕОБЕСТОЧИТЬ
_	• Если плотность дыма велика: ПРОЦЕДУРУ ПО УДАЛЕНИЮ ДЫМАВЫПОЛНИТЬ
	Если плотность дыма увеличивается после выполненных
	действий:
_	НЕМЕДЛЕННУЮ ПОСАДКУВЫПОЛНИТЬ
	(РАССМОТРЕТЬ ВЫПОЛНЕНИЕ ПОСАДКИ ВНЕ АЭРОДРОМА)
-	РЕКОМЕНДАЦИИ ПО ПОСАДКЕРАССМОТРЕТЬ
_	ПРОЦЕДУРУ ПО УДАЛЕНИЮ ДЫМАВЫПОЛНИТЬ



ПОЖАРНОЕ ОБОРУЛОВАНИЕ

A-01

11

УДАЛЕНИЕ ДЫМА

Процедура применяется в условиях густого дыма, или если распространение дыма невозможно остановить.

■ Первоначальные действия:

- КИСЛОРОДНЫЕ МАСКИ.....ПРИМЕНИТЬ, 100%

При задымлении в кабине экипажа, рекомендуется использовать режим EMERG.

ВНУТРЕННЮЮ СВЯЗЬ......УСТАНОВИТЬ

Избегайте продолжительное использование внутренней связи, с целью уменьшения помех от кислородной маски.

- SEAT BELTS/NO SMOK......ON
- KHOПKA MODE (CAB PRESSURE).....ПРОВЕРИТЬ AUTO
- EMERG D-PRESS.....ON
- RECIRC.....OFF
- ЭКСТРЕННОЕ СНИЖЕНИЕ (ДО FL100 ИЛИ MEA).....ВЫПОЛНИТЬ
- УВД......ДОЛОЖИТЬ
- PASS ОХҮ (ПРИ НЕОБХОДИМОСТИ).....ON

Продолжение на следующей странице

A-01

4.26

аварийные и особые процедуры

CYXOЙ

RRJ-95B

Руководство по

летной эксплуатации

ПОЖАРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

Продолжение

	продолжение	
	На высоте FL100 или MEA: RAM AIR	ON
	 Если требуется открытие форточки эки <u>ВНИМАНИЕ:</u> Не открывайте форточку, если с кабину экипажа. 	
_	МАКСИМАЛЬНАЯ СКОРОСТЬ	200 KT
_	ГАРНИТУРЫ ЭКИПАЖА	ПРИМЕНИТЬ
_	ФОРТОЧКУ	ОТКРЫТЬ
	<u>ВНИМАНИЕ:</u>	

В связи с увеличением шума в кабине при открытой форточке, обратите особое внимание на визуальные предупреждения.

A-00

4.27

СИСТЕМА УПРАВЛЕНИЯ САМОЛЕТОМ

4.27	СИСТЕМА УПРАВЛЕНИЯ САМОЛЕТОМ	
	F/ CTL ASYM THR PROT LOST	. 4
	F/ CTL DIRECT MODE	. 5
	F/ CTL DUAL SS INPUT	
	F/ CTL L(R) AILERON FAULT	. 6
	F/ CTL L(R) SIDESTICK FAULT	. 3
	F/ CTL RUDDER DEGRADED	
	F/ CTL SIDESTICK PRIORITY	. 3
	F/CTL AILERON TRIM FAULT	. 6
	F/CTL ALFA/G PROT FAULT	
	F/CTL FLAPS (SLATS) LOCKED/FAULT	
	F/CTL FLAPS LEVER FAULT	
	F/CTL FLP/SLT AUTO PROT	
	F/CTL FLP/SLT PROT FAULT	
	F/CTL G-SPLRS FAULT	. 7
	F/CTL L(R) ELEVATOR FAULT	
	F/CTL PEDALS FAULT	-
	F/CTL RUDDER FAULT	
	F/CTL RUDDER TRIM FAULT	. 6
	F/CTL SPD BRKS FAULT	
	F/CTL SPLRS FAULT	-
	F/CTL STAB DEGRADED	
	F/CTL STAB TRIM FAULT	
	F/CTL STABILIZER JAM	
	LDG FLAPS/SLATS NOT LAND	
	LDG SPLRS NOT ARM	
	TO AIL TRIM NOT IN RNG	
	TO FLAPS/SLATS NOT TO	
	TO RUD TRIM NOT IN RNG	
	TO SPLRS NOT ARM	
	TO SPOILERS EXTENDED	
	TO STAB NOT GREEN	12

A-00

4.27

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

СИСТЕМА УПРАВЛЕНИЯ САМОЛЕТОМ

Эта страница преднамеренно оставлена пустой



СИСТЕМА УПРАВЛЕНИЯ САМОЛЕТОМ

A-00

3

F/ CTL L(R) SIDESTICK FAULT

Отказ левой (правой) боковой ручки управления самолетом

• Режим NORMAL MODE:

- KHOПKY SS PRIOR/AP OFF ИСПРАВНОЙ SS............. НАЖАТЬ Кнопку SS PRIOR/AP OFF нажать и удерживать не менее 40 секунд, затем отпустить
- APИСПОЛЬЗОВАТЬ

Режим DIRECT MODE:

- KHOПKY SS PRIOR/AP OFF (ИСПРАВНОЙ SS)....... НАЖАТЬ
- ТАБЛО SS PRIOR.....ПРОВЕРИТЬ ИНДИКАЦИЮ
- НЕ ИСПРАВНУЮ SS.....НЕ ИСПОЛЬЗОВАТЬ
- SS PRIOR/AP OFF НЕИСПРАВНОЙ SS .HE ИСПОЛЬЗОВАТЬ

F/ CTL DUAL SS INPUT

Одновременно отклонены обе ручки SS

- НП УПРАВЛЕНИЕ SS.....ОСВОБОДИТЬ

F/ CTL SIDESTICK PRIORITY

Отказ функции приоритета ручки SS

- SS PRIOR/AP OFFНЕ ИСПОЛЬЗОВАТЬ

F/CTL PEDALS FAULT

Отказ педалей управления рулем направления

– RUD TRIM.....ИСПОЛЬЗОВАТЬ

МАКСИМАЛЬНЫЙ БОКОВОЙ ВЕТЕР......5М/С

 Для выдерживания направления на пробеге использовать дифференциальное торможение колес, а на скорости 40 kt и менее рукоятку NW STEER

4 A-00

4.27

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

СИСТЕМА УПРАВЛЕНИЯ САМОЛЕТОМ

Руководство по летной эксплуатации

F/CTL ALFA/G PROT FAULT

Отказ ограничительных функций по углу атаки и перегрузке

– ПИЛОТИРОВАТЬ.....В ПРЕДЕЛАХ ОГРАНИЧЕНИЙ

- AP......ИСПОЛЬЗОВАТЬ

<u>Примечание:</u> Индикацию сообщения после касания, на пробеге считать ложной. действий не требуется.

F/ CTL ASYM THR PROT LOST

Потеря функции парирования ассиметрии тяги

- При отказе двигателя:
 - разворачивающий момент парировать педалями руля направления



СИСТЕМА УПРАВЛЕНИЯ САМОЛЕТОМ

A-00

5

F/ CTL DIRECT MODE	F/C	TL D	IREC'	T MO	DE
--------------------	-----	------	-------	------	----

17 OTE BIREOT MODE
Переход в режим DIRECT MODE
Потеря ограничительных и вспомогательных функций СДУ.
Изменение характеристик устойчивости и управляемости самолета.
– ПИЛОТИРОВАТЬПЛАВНО
Пилотировать в пределах ограничений
– БАЛАНСИРОВАТЬВРУЧНУЮ
– МАКСИМАЛЬНАЯ СКОРОСТЬ280КТ/0,78М
– РАСХОД ТОПЛИВАУТОЧНИТЬ
В связи с тем, что механизация крыла перейдет в конфигурацию FLAPS ICE расход топлива увеличиться на 6% при полете на скорости более 0.72М
– ИНТЕРЦЕПТОРЫНЕ БОЛЕЕ ½
Интерцепторы выпускать и убирать поэтапно, с балансировкой в каждом положении
– ЗАХОД ПСПВЫПОЛНИТЬ
- ПОСЛЕ ПОСАДКИ ВЫПУСК SPEED BRAKEВРУЧНУЮ
F/CTL STAB TRIM FAULT
Отказ функции триммирования стабилизатором
Индикация предусмотрена только для режима DIRECT MODE.
 на посадке с передней центровкой Xт<15%
- FLAPS3
24700
– ЗАХОДПСП

6 A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

4.27

СИСТЕМА УПРАВЛЕНИЯ САМОЛЕТОМ

Руководство по летной эксплуатации

F/CTL AILERON TRIM FAULT

Отказ функции триммирования элеронов с пульта триммирования

СКОРОСТЬ ЗАХОДА НА ПОСАДКУ......V_{RFF}+5 KT

 ΔV_{REF} =+5KT (но в пределах суммарного увеличения V_{REF} HA +5KT)

F/CTL RUDDER TRIM FAULT

Отказ функции триммирования руля направления с пульта триммирования

СКОРОСТЬ ЗАХОДА НА ПОСАДКУ...... V_{REF}+5 KT

 ΔV_{REF} =+5KT (но в пределах суммарного увеличения V_{REF} HA +5KT)

F/CTL L(R) ELEVATOR FAULT

Отказ левого (правого) руля высоты

СКОРОСТЬ ЗАХОДА НА ПОСАДКУ...... V_{RFF}+10 KT

 ΔV_{REF} =+10КТ (но в пределах суммарного увеличения V_{REF} HA +10КТ)

ПОТРЕБНУЮ ПОСАДОЧНУЮ ДИСТАНЦИЮУВЕЛИЧИТЬ НА 1.15

F/CTL L(R) AILERON FAULT

Отказ левого (правого) элерона

Интерцепторы исправны

– ПИЛОТИРОВАТЬ.....ПЛАВНО

МАКСИМАЛЬНЫЙ КРЕН.....±35°

СКОРОСТЬ ЗАХОДА НА ПОСАДКУ......VREF

F/CTL SPLRS FAULT

Отказ интерцепторов

МАКСИМАЛЬНЫЙ КРЕН.....±35°

- СОСТОЯНИЕ ИНТЕРЦЕПТОРОВ......ПРОВЕРИТЬ

ПОТРЕБНУЮ ПОСАДОЧНУЮ ДИСТАНЦИЮУВЕЛИЧИТЬ НА 1.15



СИСТЕМА УПРАВЛЕНИЯ САМОЛЕТОМ

A-00 4.27

7

F/CTL G-SPLRS FAULT

Отказ тормозных щитков (внутренних и/или внешних)

ПОТРЕБНУЮ ПОСАДОЧНУЮ ДИСТАНЦИЮУВЕЛИЧИТЬ НА 1.2

F/CTL SPD BRKS FAULT

Отказ тормозных щитков и интерцепторов

ПОТРЕБНУЮ ПОСАДОЧНУЮ ДИСТАНЦИЮУВЕЛИЧИТЬ НА 1.3

F/ CTL RUDDER DEGRADED

Снижение эффективности руля направления

Отказ двух приводов руля направления

МАКСИМАЛЬНЫЙ БОКОВОЙ ВЕТЕР......10 М/С

F/CTL RUDDER FAULT

Отказ руля направления

Отказ АР

- ДЛЯ ПУТЕВОЙ БАЛАНСИРОВКИ РАЗНОТЯГИСПОЛЬЗОВАТЬ
- ЗАХОД.....ПСП
- ПОСАДКУ С МИНИМАЛЬНО ВОЗМОЖНОЙ БОКОВОЙ СОСТАВЛЯЮЩЕЙ ВЕТРА.....ВЫПОЛНИТЬ

4.27

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

петной эксплуатации

СИСТЕМА УПРАВЛЕНИЯ САМОЛЕТОМ

F/CTL STAB DEGRADED

Уменьшение скорости перемещения стабилизатора

Отказ одного привода стабилизатора, время балансировки самолета увеличивается в 2 раза

– ПИЛОТИРОВАТЬ.....ПЛАВНО

F/CTL STABILIZER JAM	
Заклинение горизонтального стабилизатора	
– AP	ОТКЛ
– ЗАХОД	FLAPS 3
– ЗАХОД	CAT1
$\Delta V_{\it REF}$ =+10 $\it kt$ (но в пределах суммарного увеличения $\it V_{\it REF}$ HA +10 $\it kt$)	

F/CTL FLP/SLT PROT FAULT

Отказ автокоррекции механизации крыла

Индикация предусмотрена только для режима NORMAL MODE.

Скорости V_{FE} и V_{LS} при полете с выпущенной механизацией крыла контролировать



СИСТЕМА УПРАВЛЕНИЯ САМОЛЕТОМ

A-00

9

F/CTL FLAPS LEVER FAULT

Отказ ручки управления закрылками и предкрылками

СКОРОСТЬ ВЫДЕРЖИВАТЬ В СООТВЕТСТВИИ С КОНФИГУРАЦИЕЙ

– МАКСИМАЛЬНАЯ СКОРОСТЬ ПОЛЕТА......V_{FE}
 Учитывать автоматический выпуск механизации крыла из конфигурации 0 в конфигурацию 1 на скорости ≤200kt

- Если конфигурация меньше чем FULL
- TAWS.....ОТКЛ
- ПЛАН ПОЛЕТА.....УТОЧНИТЬ

Полет с выпущенными предкрылками и закрылками увеличивает расход топлива. Для прогноза дальности и продолжительности полета принимать, что при выпущенных предкрылках и закрылках расход топлива увеличивается в среднем в 2.0 раза. Для уточнения дальности и продолжительности полета использовать FF и FMS

- СКОРОСТЬ V_{REF} И ПОСАДОЧНУЮ ДИСТАНЦИЮ...УТОЧНИТЬ:

ПОПРАВКИ ДИСТАНЦИ		REF , ДЛИНЕ ПРОБЕГА	И ПОСАДОЧНОЙ
Рукоятка FLAP	Поправка к скорости V _{REF} (Δ V _{REF})	Поправка к длине пробега	Поправка к посадочной дистанции
FULL	0	1.00	1.00
3	4	1.06	1.03
2	6	1.09	1.05
1	28	1.43	1.24
0	58	1.98	1.55

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

етной эксплуатации

4.27

СИСТЕМА УПРАВЛЕНИЯ САМОЛЕТОМ

F/CTL FLAPS (SLATS) LOCKED/FAULT

Заклинивание/отказ закрылков (предкрылков)

МАКСИМАЛЬНАЯ ВЫСОТА ПОЛЕТА......FL200

РУКОЯТКА FLAPS.....НЕ ИСПОЛЬЗОВАТЬ

Заход на посадку выполнять в конфигурации фактического положения механизации крыла на момент отказа

МАКСИМАЛЬНАЯ СКОРОСТЬ ПОЛЕТА.....СМОТРИ ТАБЛИЦУ:

Скорость V _{MAX} , kt						
Положение рукоятки FLAPS	FLAPS 0	FLA	PS 1	1< FLAPS ≤ 2	2< FLAPS ≤ 3	FLAPS > 3
FLAPS(*)	F =0	0< F < 1	1< F ≤ 1+F	1+F < F ≤ 2	2< F ≤ 3	3< F ≤ FULL
SLATS(*)	1 -0	0 1 3 1	151 2 111	111 71 32	2 1 3 3	3 1 3 1 OLL
S = 0	Нет ограничений	235 KT				
0 < S ≤1	235 K	Т	195 KT	185 KT	175 KT	165 KT
1< S ≤1+F	195 KT					
1+F < S ≤2	18		5 KT			

(*) фактическое положение закрылков и предкрылков на дисплее EWD

Примечание: Если фактическое положение закрылков и предкрылков на дисплее EWD недоступно, скорость V_{MAX} определять по фактическому положению рукоятки FLAPS

Правильность выбора скорости V_{MAX} контролировать по индикации на дисплее EWD. Запрещается преднамеренное превышение скорости V_{MAX} .

МИНИМАЛЬНАЯ СКОРОСТЬ ПОЛЕТА......VLS +5 KT

Рекомендуется использовать скорость GREEN DOT, если она не превышает скорость V_{MAX} .

Продолжение на следующей странице



СИСТЕМА УПРАВЛЕНИЯ САМОЛЕТОМ

A-00 4.27

11

продолжение

– ПЛАН ПОЛЕТА.....УТОЧНИТЬ

Полет с выпущенными предкрылками и закрылками увеличивает расход топлива. Для прогноза дальности и продолжительности полета принимать, что при выпущенных предкрылках и закрылках расход топлива увеличивается в среднем в 2.0 раза. Для уточнения дальности и продолжительности полета использовать FF и FMS

СКОРОСТЬ V_{REF} И ПОСАДОЧНУЮ ДИСТАНЦИЮ....УТОЧНИТЬ:

ПОПРАВКИ ДИСТАНЦИІ	ЮПРАВКИ К СКОРОСТИ VREF , ДЛИНЕ ПРОБЕГА И ПОСАДОЧНОЙ ИСТАНЦИИ				
Рукоятка FLAP	Поправка к скорости V _{REF} (Δ V _{REF})	Поправка к длине пробега	Поправка к посадочной дистанции		
FULL	0	1.00	1.00		
3	4	1.06	1.03		
2	6	1.09	1.05		
1	28	1.43	1.24		
0	58	1.98	1.55		

F/CTL FLP/SLT AUTO PROT

Превышена скорость V_{FE} для текущей механизации крыла

Индикация данного отказа предусмотрена только для режима DIRECT MODE.

- РУКОЯТКУ FLAPSВ ТРЕБУЕМОЕ ПОЛОЖЕНИЕ......УСТАНОВИТЬ
- СКОРОСТЬ ПОЛЕТА В СООТВЕТСТВИИ С КОНФИГУРАЦИЕЙ САМОЛЕТА......УСТАНОВИТЬ

TO FLAPS/SLATS NOT TO

Механизация крыла не во взлётном положении

– FLAPS (для взлета)......УСТАНОВИТЬ

TO SPOILERS EXTENDED

Интерцепторы при выполнении взлёта в выпущенном положении

- SPEED BRAKE......GND SPLRS ARMED

A-00 4.27

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕЛУРЫ

СИСТЕМА УПРАВЛЕНИЯ САМОЛЕТОМ



Руководство по петной эксплуатации

TO STAB NOT GREEN

Положение стабилизатора не во взлётном положении.

– СТАБИЛИЗАТОР (для взлета)......УСТАНОВИТЬ

TO RUD TRIM NOT IN RNG

Триммер руля направления не во взлётном положении.

- ТРИММЕР РУЛЯ НАПРАВЛЕНИЯ ДЛЯ ВЗЛЁТА..УСТАНОВИТЬ

TO SPLRS NOT ARM

Интерцепторы не подготовлены для работы в автоматическом режиме на взлёте.

SPEED BRAKE......GND SPLRS ARMED

TO AIL TRIM NOT IN RNG

Триммер элеронов не во взлётном положении.

- ТРИММЕР ЭЛЕРОНОВ (для взлета)......УСТАНОВИТЬ

LDG SPLRS NOT ARM

Интерцепторы не подготовлены для работы в автоматическом режиме при посадке.

SPEED BRAKE......GND SPLRS ARMED

LDG FLAPS/SLATS NOT LAND

Механизация крыла не в посадочном положении.

FLAPS (для посадки)......УСТАНОВИТЬ

СУХОЙ RRJ-95В Руководство по летной эксплуатации

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

A-00

4.28

ТОПЛИВНАЯ СИСТЕМА

4.28	ТОПЛИВНАЯ СИСТЕМА	
	FUEL APU LO PR	3
	FUEL APU SOV FAULT	6
	FUEL FQIC FAULT	5
	FUEL FSCU FAULT	6
	FUEL HI TEMP	5
	FUEL IMBALANCE	
	FUEL L (R) ENG LO PR	3
	FUEL L (R) PMP ADDT LO PR	4
	FUEL L (R) PMP MAIN LO PR	4
	FUEL L PMP AUX LO PR	3
	FUEL LEAK DETECTED	6
	FUEL LEFT (RIGHT) SIDE LEAK DET	
	FUEL LO TEMP	5
	FUEL QTY MIN	
	FUEL R PMP AUX LO PR	4
	FUEL TK 1L (1R) JET PMP FAULT	
	FUEL X FEED VALVE FAULT	5

A-00

4.28

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

ТОПЛИВНАЯ СИСТЕМА

Эта страница преднамеренно оставлена пустой



A-00

LAND ASAP

ТОПЛИВНАЯ СИСТЕМА

4.28

Низкое давление топлива на входе в левый (правый) двигатель

■ в полете:

- ПАРАМЕТРЫ ЛЕВОГО (ПРАВОГО) ДВИГАТЕЛЯКОНТРОЛИРОВАТЬ
- РЕЖИМ РАБОТЫ ЛЕВОГО (ПРАВОГО) ДВИГАТЕЛЯ......IDLE
- СНИЖЕНИЕ ДО FL 220 (6700 M)/МЕА.....ВЫПОЛНИТЬ Высота устойчивой работы двигателя в режиме «самотека» 22000 ft (6700 м).
- HA ≤ FL 220 (6700 M) ПОТРЕБНЫЙ РРДУСТАНОВИТЬ

Низкое давление топлива на входе в APU

■ в полете

При необходимости запуска АРИ:

СНИЖЕНИЕ ДО FL 220 (6700 M)/МЕА.....ВЫПОЛНИТЬ

Высота устойчивой работы APU в режиме «самотека» 22 000 ft (6700 м).

Низкое давление за левым вспомогательным насосом

■ на земле перед запуском APU

- L PUMP AUX......OFF
- FUEL X-FEEDON
- R PUMP AUX.....

■ после запуска двигателей или в полете

- L PUMP ADDT.....ON
- L PUMP AUX.....OFF

A-00 4.28

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

CYXOЙ

RRJ-95B

Руководство по

летной эксплуатации

ТОПЛИВНАЯ СИСТЕМА

FUEL R PMP AUX LO PR	
Низкое давление за правым вспомогательным насосом	
- R PUMP ADDT	ON
- R PUMP AUX	OFF

FUEL L (R) PMP MAIN LO PR
Низкое давление за левым (правым) основным топливным насосом
– L(R) PUMP ADDTON
– L(R) PUMP MAINOFF

FUEL L (R) PMP ADDT LO PR

Низкое давление за левым (правым) дополнительным топливным насосом при отказавшем основном или вспомогательном топливном насосе.

■ в полете

– L(R) PUMP ADDTOFF ВНИМАНИЕ

При работе только вспомогательного насоса возможен невырабатываемый остаток топлива в левом (правом) крыльевом баке 420 кг (при наличии топлива в отсеке 1 левом (правом)).

FUEL IMBALANCE				
Дисбаланс топлива				
– MHEMOKAДP FUEL	ВЫЗВАТЬ			
- FUEL X-FEED	ON			
– ТОПЛИВНЫЕ НАСОСЫ (СО СТОРОНЫ С МЕНЬШИМ КОЛИЧЕСТВОМ ТОПЛИВА)				
• после устранения дисбаланса:				
- РАНЕЕ ВЫКЛЮЧЕННЫЕ ТОПЛИВНЫЕ НАСОСЫ	ON			
- FUEL X-FEED	OFF			



и особые процедуры

топливная система 4.28

28

A-00

FUEL FOIC FAULT

Отказ СУИТ

Контроль запаса топлива на борту вести по показаниям расходомера на мнемокадре FUEL и дисплее EWD и по срабатыванию сигнализации резервного остатка топлива (FUEL QTY MIN).

FUEL QTY MIN

Минимальный остаток топлива

ВНИМАНИЕ

Остаток топлива 800 кг обеспечивает 30 минут полета

LAND ASAP

FUFL LO TEMP

Сигнал о приближении температуры топлива к его кристаллизации

- ВЫСОТУ......УМЕНЬШИТЬ
- СКОРОСТЬ (ПО ВОЗМОЖНОСТИ)......УВЕЛИЧИТЬ

FUEL HITEMP

Сигнал о приближении температуры топлива к максимально допустимой.

- КОНТРОЛЬ ЗА ТЕМПЕРАТУРОЙ ТОПЛИВА, ПАРАМЕТРАМИ РАБОТЫ СИЛОВОЙ УСТАНОВКИ И ГЕНЕРАТОРОВ......ПОВЫСИТЬ
- Если температура топлива продолжает увеличиваться:
- ГЕНЕРАТОР НА ДВИГАТЕЛЕ С БОЛЬШЕЙ ТЕМПЕРАТУРОЙ МАСЛА ДО СНЯТИЯ СООБЩЕНИЯ «FUEL HI TEMP»ВЫКЛЮЧИТЬ

FUEL X FEED VALVE FAULT

Отказ крана кольцевания

He допускать дисбаланс топлива 500кг и более, используя изменения режима работы двигателей.

6 A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

CYXOЙ TRACAUCHI CAMARITU RRJ-95B Руководство по

петной эксплуатации

4.28

ТОПЛИВНАЯ СИСТЕМА

FUEL APU SOV FAULT	
Отказ перекрывного крана топлива APU	
- APU	OFF

FUEL FSCU FAULT

Отказ блока FSCU

Отсутствие индикации о состоянии компонентов топливной системы на мнемокадре FUEL. Потеря управления перекрывным краном APU и краном кольцевания.

Потеря информации о запасе топлива от расходомера.

- КОНТРОЛЬ ЗА СОСТОЯНИЕМ ПАРАМЕТРОВ МСУ...УСИЛИТЬ

FUEL LEAK DETECTED

Обнаружена течь топлива из центрального бака.

ПОВТОРНЫЙ ЗАПУСК АРИ ЗАПРЕШЕН.

– MHEMOKAДP FUEL.....ВЫЗВАТЬ

Сравнить значения запаса топлива по расходомеру и топливомеру, увеличение разницы подтверждает течь топлива.

LAND ASAP

РЕВЕРС НА ПРОБЕГЕНЕ ИСПОЛЬЗОВАТЬ



A-00

7

ТОПЛИВНАЯ СИСТЕМА

Обнаружена течь топлива через левое (правое) полукрыло. LAND ASAP – MHEMOKAДP FUEL......ВЫЗВАТЬ • течь топлива через двигатель: Выход сообщения о малом давлении на входе, самопроизвольное изменение режима работы и/или расходов двигателя являются признаками течи топлива через двигатель – РУД (ДВИГАТЕЛЯ СО СТОРОНЫ ТЕЧИ)......IDLE - ENG MASTER (ДВИГАТЕЛЯ СО СТОРОНЫ ТЕЧИ)......ОFF – FUEL X-FEED......КАК ТРЕБУЕТСЯ Кран кольцевания может быть использован для выработки топлива из крыльевого бака остановленного двигателя. ЗАПУСК ОСТАНОВЛЕННОГО ДВИГАТЕЛЯ ЗАПРЕЩЕН. • течь топлива из левого (правого) полукрыла: Усилить контроль за изменением количества топлива из левого (правого) крыльевого бака. Допускается выработка топлива для двух МСУ из поврежденной стороны для максимального использования топлива поврежденной стороны по следующей процедуре: – ПАРАМЕТРЫ МСУКОНТРОЛИРОВАТЬ – FUEL X-FEED......ON – ТОПЛИВНЫЕ НАСОСЫ ПРАВОГО (ЛЕВОГО) ДВИГАТЕЛЯ.....ОFF Усилить контроль за выработкой топлива из левого (правого) крыльевого бака. • при остатке топлива в левом (правом) крыльевом баке менее 400кг. ТОПЛИВНЫЕ НАСОСЫ ПРАВОГО (ЛЕВОГО) ДВИГАТЕЛЯ.....ОN – ТОПЛИВНЫЕ НАСОСЫ ЛЕВОГО (ПРАВОГО)

ДВИГАТЕЛЯ.....ОFF

– РЕВЕРС НА ПРОБЕГЕ.....НЕ ИСПОЛЬЗОВАТЬ

4.28

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

летной эксплуатации

ТОПЛИВНАЯ СИСТЕМА

FUEL TK 1L (1R) JET PMP FAULT

Отказ струйного насоса в левом (правом) отсеке №1

ВНИМАНИЕ.

Возможен невырабатываемый остаток топлива в левом (правом) крыльевом баке 420 кг (при наличии топлива в левом (правом) отсеке №1).

ПЛАН ПОЛЕТА.....УТОЧНИТЬ

СУХОЙ RRJ-95В Руководство по летной эксплуатации

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

A-00

4.29

ГИДРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

ГИДРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА	
HYD HS ELEC PMP NOT AUTO	
HYD HS NOT READY	
HYD HS1 CONTROLLER FAULT	13
HYD HS1 HI TEMP	
HYD HS1 L ENG PMP FAULT	
HYD HS1 LO LVL	. 5
HYD HS1 LO PR	
HYD HS1 OVERHEAT	
HYD HS1 PTU FAULT	
HYD HS1 PTU NOT AUTO	
HYD HS1 SOV FAULT	. 6
HYD HS1+2+3 CTRL FAULT	20
HYD HS1+HS2 LO PR	16
HYD HS1+HS3 LO PR	
HYD HS2 ELEC2A FAULT	
HYD HS2 ELEC2B BRHS WORN	. 9
HYD HS2 ELEC2B FAULT	. 9
HYD HS2 ELEC2B OVERHEAT	
HYD HS2 HI TEMP	. 7
HYD HS2 LO LVL	. 8
HYD HS2 LO PR	. 7
HYD HS2 OVERHEAT	
HYD HS2 TEMP DET FAULT	
HYD HS2+HS3 LO PR	
HYD HS3 CONTROLLER FAULT	
HYD HS3 HI TEMP	10
HYD HS3 LO LVL	12
HYD HS3 LO PR	
HYD HS3 OVERHEAT	
HYD HS3 R ENG PMP FAULT	
HYD HYD3 SOV FAULT	12

A-00

4.29

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

ГИДРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

Эта страница преднамеренно оставлена пустой



ГИДРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

A-00

3

HYD HS1 I O PR

МАЛО ДАВЛЕНИЕ В ГИДРОСИСТЕМЕ HS1

- В полёте на высоте менее 20000 футов (6100 м)
- Если давление гидрожидкости HS1 и давление в газовой полости RSVR HS1 менее 1800 рsi или данные о давлении недостоверны:
 - ELEC1.....ON
 - Если через 15 сек сообщение HYD HS1 LO PR не пропало:
 - -ELEC1.....ОFF
 ПОСАДОЧНАЯ ДИСТАНЦИЯ УВЕЛИЧИВАЕТСЯ НА 67%

Не работают:

- Автоматическое торможение
- Тормоза внутренних колёс
- Внешние воздушные тормоза
- Внутренние интерцепторы
- Реверс левого двигателя

-ПЕДАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕ.....ПРИМЕНИТЬ

HYD HS1 HI TEMP

ВЫСОКАЯ ТЕМПЕРАТУРА ГИДРОЖИДКОСТИ В ГИДРОСИСТЕМЕ HS1

- При одновременно работающих EDP1 и ELEC1:
 - ELEC1.....OFF
 - ТЕМПЕРАТУРУ В HS1.....КОНТРОЛИРОВАТЬ

A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

петной эксплуатации

4.29

ГИДРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

HYD HS1 OVERHEAT

ПЕРЕГРЕВ ГИДРОЖИДКОСТИ В ГИДРОСИСТЕМЕ HS1

- При наличии сообщения HYD HS1 SOV FAULT:
 - РЕЖИМ РАБОТЫ ЛЕВОГО ДВИГАТЕЛЯ......УМЕНЬШИТЬ Левому двигателю установить минимально-допустимый по условиям полёта режим работы.

LAND ASAP

- Если клапан SOV в HS1 закрыт и через 15 мин сообщение HYD HS1 OVERHEAT не пропало:
 - ELEC1.....OFF
 - ПО СООБЩЕНИЮ «HYD HS1 LO PR».....ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ ПОСАДОЧНАЯ ДИСТАНЦИЯ УВЕЛИЧИВАЕТСЯ НА 67%

Не работают:

- Автоматическое торможение
- Тормоза внутренних колёс
- Внешние воздушные тормоза
- Внутренние интерцепторы
- Реверс левого двигателя
- ПЕДАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕ.....ПРИМЕНИТЬ



ГИДРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

A-00 4.29

5

	D 11		I \ / I
HYI	I) FI	51	W

МАЛ ОБЪЁМ ГИДРОЖИДКОСТИ В ГИДРОСИСТЕМЕ HS1

- КНОПКА-ТАБЛО RECIRC НА ПУЛЬТЕ AIR.....ОFF ПОСАДОЧНАЯ ДИСТАНЦИЯ УВЕЛИЧИВАЕТСЯ НА 67%

Не работают:

- Автоматическое торможение
- Тормоза внутренних колёс
- Внешние воздушные тормоза
- Внутренние интерцепторы
- Реверс левого двигателя
- Уборка и основной выпуск шасси
- ВЫПУСК ШАССИ.....АВАРИЙНО
- ПЕДАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕ.....ПРИМЕНИТЬ

HYD HS1 L ENG PMP FAULT

ОТКАЗ HACOCA EDP1 ГИДРОСИСТЕМЫ HS1

Не работает:

• Реверс левого двигателя

HYD HS1 PTU FAULT

ОТКАЗ БЛОКА РТИ ГИДРОСИСТЕМЫ HS1

- КНОПКУ-ТАБЛО PTU AUTO (ПОСЛЕ УБОРКИ /ВЫПУСКА ШАССИ)...AUTO Надпись МАN на кнопке-табло PTU AUTO не светится

A-00

4.29

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

летной эксплуатации

ГИДРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

HYD HS1 SOV FAULT

ОТКАЗ КЛАПАНА SOV ГИДРОСИСТЕМЫ HS1

- ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ



ГИДРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

A-00

7

• Если через 15 сек сообщение HYD HS2 LO PR не пропало:

-ELEC2B......AUTO

Предполагается посадка с отказавшей гидросистемой HS2. До высоты более 20000 футов по сообщению HYD HS2 LO PR действий не требуется

- В полёте на высоте менее 20000футов
- Если давление гидрожидкости HS2 и давление в газовой полости RSVR HS2 менее 1800 рsi или данные о давлении недостоверны:
 - ELEC2B......ON
 - Если через 15 сек сообщение HYD HS2 LO PR не пропало:
 - -ELEC2B.....OFF

Не работают:

- Управление поворотом колёс передней опоры
- Центральные интерцепторы
- -НАПРАВЛЕНИЕ НА ВПП ВЫДЕРЖИВАТЬ, ИСПОЛЬЗУЯ РУЛЬ НАПРАВЛЕНИЯ И ДИФФЕРЕНЦИАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕ КОПЁС

HYD HS2 HI TEMF

ВЫСОКАЯ ТЕМПЕРАТУРА ГИДРОЖИДКОСТИ В ГИДРОСИСТЕМЕ HS2

- ТЕМПЕРАТУРУ В HS2.....КОНТРОЛИРОВАТЬ

A-00

4.29

аварийные и особые процедуры

RRJ-95B

петной эксплуатации

ГИЛРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

HYD HS2 OVERHEAT

ПЕРЕГРЕВ ГИДРОЖИДКОСТИ В ГИДРОСИСТЕМЕ HS2

- Если насосная станция ELEC2A автоматически не отключилась (символ ELEC2A зелёного цвета):
 - ELEC2A.....OFF
 - Если сообщение HYD HS2 OVERHEAT остается в течение 10 мин
 - -ELEC2B.....OFF
 - –ПО СООБЩЕНИЮ «HYD HS2 LO PR»ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ Не работнот:
 - Управление поворотом колёс передней опоры
 - Центральные интерцепторы
 - -НАПРАВЛЕНИЕ НА ВПП ВЫДЕРЖИВАТЬ, ИСПОЛЬЗУЯ РУЛЬ НАПРАВЛЕНИЯ И ДИФФЕРЕНЦИАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕ КОЛЁС

HYD HS2 LO LVL

МАЛ ОБЪЁМ ГИДРОЖИДКОСТИ В ГИДРОСИСТЕМЕ HS2

- KHOПKA-ТАБЛО RECIRC НА ПУЛЬТЕ AIR......OFF
- ПО СООБЩЕНИЮ «HYD HS2 LO PR»ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ

Не работают:

- Управление поворотом колёс передней опоры
- Центральные интерцепторы
- НАПРАВЛЕНИЕ НА ВПП ВЫДЕРЖИВАТЬ, ИСПОЛЬЗУЯ РУЛЬ НАПРАВЛЕНИЯ И ДИФФЕРЕНЦИАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕ КОПЁС



A-00

9

ГИДРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

HYD HS2 ELEC2A FAULT

ОТКАЗ НАСОСНОЙ СТАНЦИИ ELEC2A ГИДРОСИСТЕМЫ HS2

- ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ

HYD HS2 ELEC2B FAULT

ОТКАЗ НАСОСНОЙ СТАНЦИИ ELEC2B ГИДРОСИСТЕМЫ HS2

- ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ

HYD HS2 FI FC2B OVERHEAT

ПЕРЕГРЕВ ЭЛЕКТРОДВИГАТЕЛЯ НАСОСНОЙ СТАНЦИИ ELEC2B ГИДРОСИСТЕМЫ HS2

- В полёте при 2-х работающих двигателях
- ELEC2B.....OFF

HYD HS2 ELEC2B BRHS WORN

ИЗНОС ЩЁТОК ЭЛЕКТРОДВИГАТЕЛЯ НАСОСНОЙ СТАНЦИИ ELEC2B ГИДРОСИСТЕМЫ HS2

- ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ

HYD HS2 TEMP DET FAULT

ОТКАЗ ДАТЧИКОВ ТЕМПЕРАТУРЫ ГИДРОСИСТЕМЫ HS2

– ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ

A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

петной эксплуатации

ГИЛРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

HYD HS3 LO PR

МАЛО ДАВЛЕНИЕ В ГИДРОСИСТЕМЕ HS3

- В полёте на высоте менее 20000 футов (6100 м):
- Если давление гидрожидкости HS3 и давление в газовой полости RSVR HS3 менее 1800 рsi или данные о давлении недостоверны:
 - ELEC3.....ON
 - Если через 15 сек сообщение HYD H31 LO PR не пропало:
 - -ELEC3.....OFF

ПОСАДОЧНАЯ ДИСТАНЦИЯ УВЕЛИЧИВАЕТСЯ НА 67%

Не работают:

- Автоматическое торможение
- Тормоза внешних колёс
- Внутренние воздушные тормоза
- Внешние интерцепторы
- Реверс правого двигателя
- -ПЕДАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕ.....ПРИМЕНИТЬ

HYD HS3 HI TEMP

ВЫСОКАЯ ТЕМПЕРАТУРА ГИДРОЖИДКОСТИ В ГИДРОСИСТЕМЕ HS3

- При одновременно работающих EDP3 и ELEC3
 - ELEC3.....OFF
 - ТЕМПЕРАТУРУ В HS3.....КОНТРОЛИРОВАТЬ



ГИДРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

A-00

11

HYD HS3 OVERHEAT

ПЕРЕГРЕВ ГИДРОЖИДКОСТИ В ГИДРОСИСТЕМЕ HS3

- При наличии сообщения HYD HS3 SOV FAULT
 - РЕЖИМ РАБОТЫ ПРАВОГО ДВИГАТЕЛЯ......УМЕНЬШИТЬ Установить режим работы правого двигателя минимально-допустимый по условияиям полёта

LAND ASAP

- Если клапан SOV в HS3 закрыт и через 10 мин сообщение HYD HS3 OVERHEAT не пропало:
 - ELEC3.....OFF
 - ПО СООБЩЕНИЮ
 «HYD HS3 LO PR».....ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ
 ПОСАДОЧНАЯ ДИСТАНЦИЯ УВЕЛИЧИВАЕТСЯ НА 67%
 - Не работают:
 - Автоматическое торможение
 - Тормоза внешних колёс
 - Внутренние воздушные тормоза
 - Внешние интерцепторы
 - Реверс правого двигателя
 - ПЕДАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕ.....ПРИМЕНИТЬ <u>ВНИМАНИЕ:</u>

Ручное включение блока PTU запрещено

A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
петной эксплуатации

4.29 ГИДРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

HYD HS3 LO LVL

МАЛ ОБЪЁМ ГИДРОЖИДКОСТИ В ГИДРОСИСТЕМЕ HS3

- КНОПКА-ТАБЛО RECIRC НА ПУЛЬТЕ AIR.....ОFF ПОСАДОЧНАЯ ДИСТАНЦИЯ УВЕЛИЧИВАЕТСЯ НА 67%

Не работают:

- Автоматическое торможение
- Тормоза внешних колёс
- Внутренние воздушные тормоза
- Внешние интерцепторы
- Реверс правого двигателя
- ПЕДАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕ.....ПРИМЕНИТЬ

HYD HS3 R ENG PMP FAULT

ОТКАЗ HACOCA EDP3 ГИДРОСИСТЕМЫ HS3

ВНИМАНИЕ:

Ручное включение блока PTU запрещено

HYD HYD3 SOV FAULT

ОТКАЗ КЛАПАНА SOV ГИДРОСИСТЕМЫ HS3

- ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ



ГИДРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

A-00 4.29

13

HYD HS1 CONTROLLER FAULT	
ОТКАЗ КАНАЛА А БЛОКА HSCU	
- ПАРАМЕТРЫ ГИДРОСИСТЕМ HS1 И HS2	
КОНТРОЛИРОВАТ	Ь
– ELEC1 (ПЕРЕД ВЫПУСКОМ ШАССИ)О	N

HYD HS3 CONTROLLER FAULT				
ОТКАЗ КАНАЛА В БЛОКА HSCU				
- ПАРАМЕТРЫ ГИДРОСИСТЕМ HS2 И				
HS3КОНТРОЛИРОВАТЬ				
– ELEC3 (ПЕРЕД ВЫПУСКОМ ШАССИ)ON				
– КНОПКА-ТАБЛО PTU AUTO (ПЕРЕД ВЫПУСКОМ ШАССИ)MAN				
Надпись MAN на кнопке-табло PTU AUTO светится				
– КНОПКА-ТАБЛО PTU AUTO (ПОСЛЕ ВЫПУСКА ШАССИ)AUTO				
Haдпись MAN на кнопке-табло PTU AUTO не светится				

HYD HS ELEC PMP NOT AUTO	
НАСОСНАЯ СТАНЦИЯ ГИДРОСИСТЕМЫ НЕ В РЕЖИМЕ AUTO	
<u>Примечание:</u> Сообщение индицируется только на земле перед запуском дв	игателей.
- ELEC1ПРОВЕРИТЬ/УСТАНОВИТ	ъ аито
- ELEC2AПРОВЕРИТЬ/УСТАНОВИТ	ь аито
- ELEC2BПРОВЕРИТЬ/УСТАНОВИТ	ь аито
- ELEC3ПРОВЕРИТЬ/УСТАНОВИТ	ъ аито

A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
петной эксплуатации

4.29

ГИДРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

HYD HS1 PTU NOT AUTO

УПРАВЛЕНИЕ БЛОКОМ РТU ГИДРОСИСТЕМЫ HS1 HE В РЕЖИМЕ AUTO

<u>Примечание:</u> Сообщение индицируется только на земле перед запуском двигателей совместно с сообщением HYD HS1 PTU FAULT.

– КНОПКА-ТАБЛО РТИ AUTO.....ПРОВ./УСТАН. AUTO Надпись МАN на кнопке-табло РТИ AUTO не светится

HYD HS NOT READY

ГИДРОСИСТЕМА НЕ ГОТОВА

Примечание: Сообщение индицируется только на земле перед запуском двигателей.

- ОБЪЁМ ГИДРОЖИДКОСТИ В ГИДРОСИСТЕМАХ HS1, HS2, HS3ПРОВЕРИТЬ
- ДАВЛЕНИЕ В ГАЗОВОЙ ПОЛОСТИ В ГИДРОСИСТЕМАХ HS1, HS2, HS3ПРОВЕРИТЬ

A-00

4.29

15

ГИДРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

HYD HS1+HS3 LO	DD
МАЛО ДАВЛЕНИЕ В ГИДРОСИСТЕМАХ HS1 И HS3	FK
Wild Habitine Bird, concrew with the	
– ELEC1	OFF
• Если через 15 сек сообщение HYD HS1+HS3 L	O PR не пропало:
- ELEC3	OFF
L	AND ASAP
■ В полёте на высоте менее 20000 фу	<u>тов (6100 м)</u>
- ELEC1	
● Если через 15 сек сообщение HYD HS1+HS3	LO PR не пропало:
-ELEC1	OFF
-ELEC3	ON
• Если через 15 сек сообщение HYD HS1+	HS3 LO PR не пропало:
– ELEC3	
	_
ПОСАДОЧНАЯ ДИСТАНЦИЯ УВЕЛ	ІИЧИВАЕТСЯ ПА 67%
Не работают:	
• Основное торможение	
Уборка и основной выпуск шассиВоздушные тормоза	
 Возоушные ториюза Внешние и внутренние интерцепторы 	
 Реверс левого и правого двигателя 	
– ВЫПУСК ШАССИ	ΔΒΔΡΙΙЙΗ∩
– PEBEPC	
– PARK/ALT BRAKE	ПРИМЕНИТЬ

A-00

аварийные и особые процедуры

RRJ-95B

летной эксплуатации

ГИДРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

HYD HS1+HS2 LO PR

МАЛО ДАВЛ	ЕНИЕ	ВГИ	ДРОС						110		
- ELEC1OFF											
• Если через 15 сек сообщение HYD HS1+HS2 LO PR не пропало:											
– ELEC2BON											
● Если через 15 сек сообщение HYD HS1+HS2 LO PR пропало:											
–A/P (<i>при необходимости</i>)ПОДКЛЮЧИТЬ											10ДКЛЮЧИТЬ
– ЭЦ	ΙΕЛΟ	ЭΗГ	ЮЛЁ	ËΤΑ		У	MEH	ΙЬШΙ	ИТЬ	(ПРИ	НЕОБХОДИМОСТИ)
Примечание: 1) Продолжительность полёта на эшелоне (из-за ограничения времени работы ELEC2B на высоте) определяется по таблице. 2) Время работы ELEC2B отсчитывается с момента включения до занятия выбранного эшелона.											
Эшелон [FL]	400	390	370	350	330	310	290	280	270	260	250 и ниже
Время [мин.]	17	19	22	24	26	32	38	42	45	52	без ограничения
	Продолжение на следующей странице										



ГИДРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

A-00 4.29

17

Продолжение

■ В полёте на высоте менее 2000	<u>) футов (6100 м)</u>
-ELEC1	ON
• Если через 15 сек сообщение HYD HS1	+HS2 LO PR не пропало:
- ELEC1	OFF
- ELEC2A	ON
• Если через 15 сек сообщение HYD H	S1+HS2 LO PR не пропало
- ELEC2A	OFF
– ELEC2B	OFF
ПОСАДОЧНАЯ ДИСТАНЦИЯ УВЕ	ЕЛИЧИВАЕТСЯ НА 67%
Не работают:	
• Правый руль высоты	
• Левый элерон	
• Торможение внутренних колёс	
• Автоматическое торможение	
• Внешние воздушные тормоза	
• Центральные и внутренние интерцептор	
 Управление поворотом колёс передней оп 	оры
• Реверс левого двигателя	
- PEBEPC	НЕ ИСПОЛЬЗОВАТЬ
– ПЕДАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕ	ПРИМЕНИТЬ

A-00

4.29

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

ГИДРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

HYD HS2+HS3 LO PR

	HTD H32+H33 LO PR										
МАЛО ДАВЛІ	МАЛО ДАВЛЕНИЕ В ГИДРОСИСТЕМАХ HS2 И HS3										
- ELEC3OFF											
• Если через 15 сек сообщение HYD HS2+HS3 LO PR не пропало:											
– ELEC2BON											
● Если через 15 сек сообщение HYD HS2+HS3 LO PR пропало:											
-AP(–AP(<i>при необходимости</i>)ПОДКЛЮЧИТЬ										ОДКЛЮЧИТЬ
– ЭШ	ΙΕЛΟ	ЭΗГ	ЮЛЁ	ΞΤΑ	при	HEOE	ХОД	имос	СТИ)		УМЕНЬШИТЬ.
Примечание: 1) Продолжительность полёта на эшелоне (из-за ограничения времени работы ELEC2B на высоте) определяется по таблице. 2) Время работы ELEC2B отсчитывается с момента включения до занятия выбранного эшелона.											
Эшелон [FL]	400	390	370	350	330	310	290	280	270	260	250 и ниже
Время [мин.]	17	19	22	24	26	32	38	42	45	52	без ограничения
		Г	Іродо	элже	ние	на сл	едун	ощей	і стра	анице	



ГИДРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

A-00 4.29

19

Продолжение

■ В полёте на высоте менее 20000 футов (6100 м)
-ELEC3ON
• Если через 15 сек сообщение HYD HS2+HS3 LO PR не пропало:
– ELEC3OFF
– ELEC2AON
• Если через 15 сек сообщение HYD HS2+HS3 LO PR не пропало:
– ELEC2AOFF
- ELEC2BOFF
ПОСАДОЧНАЯ ДИСТАНЦИЯ УВЕЛИЧИВАЕТСЯ НА 67%
Не работают:
• Левый руль высоты
• Правый элерон
• Торможение внешних колёс
• Автоматическое торможение
• Внутренние воздушные тормоза
• Центральные и внешние интерцепторы
• Управление поворотом колёс передней опоры
• Реверс правого двигателя
РЕВЕРСНЕ ИСПОЛЬЗОВАТЬ
– ПЕДАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕПРИМЕНИТЬ
<u>ВНИМАНИЕ:</u>
Ручное включение блока РТU запрещено

A-00

аварийные и особые процедуры

RRJ-95B

петной эксплуатации

4.29

ГИЛРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

HYD HS1+2+3 CTRL FAULT

ОТКАЗ БЛОКА HSCU

ПРЕДУПРЕЖДЕНИЕ:

ПРИ РУЧНОМ УПРАВЛЕНИИ ГИДРОСИСТЕМОЙ СОБЛЮДАТЬ СЛЕДУЮЩИЕ ОГРАНИЧЕНИЯ:

- Не включать ELEC2B при работающей ELEC2A
- При 1-м работающем генераторе не допускать одновременную работу двух и более насосных станций переменного тока более 30 секунд
- Не включать блок РТИ при неработающем насосе EDP3

<u>Примечание:</u> 1) Продолжительность полёта на эшелоне (из-за ограничения времени работы ELEC2B на высоте) определяется по таблице.

2) Время работы ELEC2B отсчитывается с момента включения до занятия выбранного эшелона.

Эшелон [FL]	400	390	370	350	330	310	290	280	270	260	250 и ниже
Время [мин.]	17	19	22	24	26	32	38	42	45	52	без ограничения

 ГИДРОСИСТЕМЫ HS1, HS2, HS3.....ПОВЫШЕННЫЙ КОНТРОЛЬ ПО ТАБЛО LO-PR И ПО МНЕМОКАДРУ HYD

<u>Примечание:</u> Из-за отсутствия автоматического управления насосными станциями падает давление в HS2. До ручного включения насосных станций действий по табло LO-PR гидросистемы HS2 не требуется.

<u>Примечание:</u> При включении табло LO-PR гидросистемы HS1, HS2 или HS3 действия выполнять как по сообщению HYD HS1 (2/3) LO PR

Продолжение на следующей странице

A-00

4.29

21

ГИЛРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

Продолжение • При 2-х работающих генераторах: – FLFC2A ON - ELEC1.....OFF - ELEC2B.....OFF - ELEC3.....OFF ■При заходе на посадку перед выпуском шасси: -ELEC1.....ON -ELEC3.....ON –КНОПКУ-ТАБЛО PTU AUTO......MAN Надпись MAN на кнопке-табло PTU AUTO светится - КНОПКУ ТАБЛО PTU AUTO (ПОСЛЕ ВЫПУСКА ШАССИ).....AUTO Надпись MAN на кнопке-табло PTU AUTO не светится При 1-м работающем генераторе: - ELEC2A.....OFF – FLEC2B ON - ELEC1.....OFF – ELEC3.....OFF ■ При заходе на посадку перед выпуском шасси -ELEC3.....ON -КНОПКУ-ТАБЛО PTU AUTO......MAN Надпись MAN на кнопке-табло PTU AUTO светится -КНОПКУ-ТАБЛО PTU AUTO (ПОСЛЕ ВЫПУСКА ШАССИ)...AUTO Надпись MAN на кнопке-табло PTU AUTO не светится

A-00

4.29

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

ГИДРАВЛИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

Эта страница преднамеренно оставлена пустой



A-00

4.30

ПРОТИВООБЛЕДЕНИТЕЛЬНАЯ СИСТЕМА

4.30 ПРОТИВООБЛЕДЕНИТЕЛЬНАЯ СИСТЕМА	
A-ICE ADS 1 PROBES HTR	6
A-ICE ADS 1+3 TAT HTR	6
A-ICE ADS 2 PROBES HTR	6
A-ICE ADS 2 TAT HTR	6
A-ICE ADS 3 PROBES HTR	7
A-ICE DET FAULT	5
A-ICE ENG L(R) FAULT	4
A-ICE DETECTÉD	
A-ICE L(R)WINDSHIELD (WINDOW) FAULT	5
A-ICE STBY PROBES HTR	6
A-ICE WING AUTO FAULT	3
A-ICE WING FAULT	3
A-ICE WING LO POWER	4

A-00

4.30

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

ПРОТИВООБЛЕДЕНИТЕЛЬНАЯ СИСТЕМА

Эта страница преднамеренно оставлена пустой



летной эксплуатации

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

A-00

ПРОТИВООБЛЕДЕНИТЕЛЬНАЯ СИСТЕМА

4.30

A-ICE WING FAULT
Отказ ПОС крыла.
ЗОНУ ОБЛЕДЕНЕНИЯПОКИНУТЬ
При невозможности покинуть зону обледенения выполняйте полёт с учётом изменений аэродинамических характеристик самолёта, выдерживайте угол атаки в пределах зеленого сектора. Примите решение о плане полёта.
■ заход на посадку в условиях обледенения:
FLAPSFLAPS 3
СКОРОСТЬV _{REF} + 10 KT
УГОЛ АТАКИКОНТРОЛИРОВАТЬ
■ после посадки:
МЕХАНИЗАЦИЮНЕ УБИРАТЬ
Уборку механизации выполнить после устранения отложений льда на поверхности
крыла.
A-ICE WING AUTO FAULT
A-ICE WING AUTO FAULT Отказ автоматики ПОС крыла
Отказ автоматики ПОС крыла УПРАВЛЯТЬ ПОС КРЫЛА ВРУЧНУЮ С ПОМОЩЬЮ ПЕРЕКЛЮЧАТЕЛЯ «ANTI-ICE WING» ПО НАЛИЧИЮ
Отказ автоматики ПОС крыла УПРАВЛЯТЬ ПОС КРЫЛА ВРУЧНУЮ С ПОМОЩЬЮ
Отказ автоматики ПОС крыла УПРАВЛЯТЬ ПОС КРЫЛА ВРУЧНУЮ С ПОМОЩЬЮ ПЕРЕКЛЮЧАТЕЛЯ «ANTI-ICE WING» ПО НАЛИЧИЮ
Отказ автоматики ПОС крыла УПРАВЛЯТЬ ПОС КРЫЛА ВРУЧНУЮ С ПОМОЩЬЮ ПЕРЕКЛЮЧАТЕЛЯ «ANTI-ICE WING» ПО НАЛИЧИЮ СООБЩЕНИЯ «ICE DETECTED».
Отказ автоматики ПОС крыла УПРАВЛЯТЬ ПОС КРЫЛА ВРУЧНУЮ С ПОМОЩЬЮ ПЕРЕКЛЮЧАТЕЛЯ «ANTI-ICE WING» ПО НАЛИЧИЮ СООБЩЕНИЯ «ICE DETECTED». ■ заход на посадку в условиях обледенения:
Отказ автоматики ПОС крыла УПРАВЛЯТЬ ПОС КРЫЛА ВРУЧНУЮ С ПОМОЩЬЮ ПЕРЕКЛЮЧАТЕЛЯ «ANTI-ICE WING» ПО НАЛИЧИЮ СООБЩЕНИЯ «ICE DETECTED». ■ Заход на посадку в условиях обледенения: FLAPS
Отказ автоматики ПОС крыла УПРАВЛЯТЬ ПОС КРЫЛА ВРУЧНУЮ С ПОМОЩЬЮ ПЕРЕКЛЮЧАТЕЛЯ «ANTI-ICE WING» ПО НАЛИЧИЮ СООБЩЕНИЯ «ICE DETECTED». ■ Заход на посадку в условиях обледенения: FLAPS
Отказ автоматики ПОС крыла УПРАВЛЯТЬ ПОС КРЫЛА ВРУЧНУЮ С ПОМОЩЬЮ ПЕРЕКЛЮЧАТЕЛЯ «ANTI-ICE WING» ПО НАЛИЧИЮ СООБЩЕНИЯ «ICE DETECTED». ■ Заход на посадку в условиях обледенения: FLAPS

A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

4.30

ПРОТИВООБЛЕДЕНИТЕЛЬНАЯ СИСТЕМА

Руководство по летной эксплуатации

A-ICE WING LO POW	ER
Низкая эффективность ПОС крыла.	
– ТЯГУ ДВИГАТЕЛЕЙ	УВЕЛИЧИТЬ
• если сообщение не пропало:	
- ANTI-ICE WING	OFF
ЗОНУ ОБЛЕДЕНЕНИЯ	ПОКИНУТЬ
При невозможности покинуть зону обледенения вы изменений аэродинамических характеристик самол атаки в пределах зеленого сектора. Примите реше	лёта, выдерживайте угол
■ заход на посадку в условиях обледене	: кине
FLAPS	FLAPS 3
СКОРОСТЬ	V _{REF} + 10 KT
УГОЛ АТАКИ	КОНТРОЛИРОВАТЬ
■ после посадки:	
МЕХАНИЗАЦИЮ	НЕ УБИРАТЬ
Уборку механизации выполнить после устранения от крыла.	пожений льда на поверхности
A-ICE ENG L(R) FAU	ΙΤ
Отказ ПОС левого(правого) двигателя.	
■ Если режим работы двигателя < N1=40	<u>)%</u>
– THR LEVER L(R)УВЕЛИЧИТЬ Р N1=40%	ЕЖИМ РАБОТЫ ДО
■ Если сообщение A-ICE ENG L(R) FAUL	Гисчезло:
– THR LEVER L(R)УСТАНОВИТЬ	ТРЕБУЕМЫЙ РЕЖИМ
■ Если режим работы двигателя > N1=40	0%
- ANTI-ICE ENG L(R)	
 УСИЛИТЬ КОНТРОЛЬ ЗА ПАРАМЕТРА 	
– ПО ВОЗМОЖНОСТИ ПОКИНУТЬ ЗОН	• •



летной эксплуатации

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

A-00

5

ПРОТИВООБЛЕДЕНИТЕЛЬНАЯ СИСТЕМА

4.30

A-ICE L(R)WINDSHIELD (WINDOW) FAULT

FLAPS......FLAPS 1

Отказ обогрева левого(правого) лобового стекла (форточки).

При ухудшении обзора через остекление перераспределите функции в экипаже. Передайте управление пилоту, имеющему лучший обзор.

A-00 6

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B Руководство по

летной эксплуатации

4.30

ПРОТИВООБЛЕДЕНИТЕЛЬНАЯ СИСТЕМА

A-ICE ADs 1 PROBES HTR	
Отказ обогрева датчиков канала ADC 1.	
- WINDOW, PROBE	MAN
Если отказ сохранился:	
- WINDOW, PROBE	AUTO
– AIR DATA	CAPT 3
– ADS 1	OFF

Отказ обогрева датчика TAT каналов ADC 1+3.

– ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ

A-ICE ADS 2 PROBES HTR	
Отказ обогрева датчиков ADC 2.	
- WINDOW, PROBE	MAN
Если отказ сохранился:	
- WINDOW, PROBE	AUTO
– AIR DATA	F/O 3
– ADS 2	OFF

A-ICE ADS 2 TAT HTR

Отказ обогрева датчика ТАТ канала ADC 2.

Действий не требуется

Отказ обогрева одного или нескольких датчиков обеспечивающих работу IESI.

■ в условиях обледенения:

- РЕЗЕРВНЫЙ ПРИБОР IESI.....НЕ ИСПОЛЬЗОВАТЬ



летной эксплуатации

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

A-00

4.30

-

ПРОТИВООБЛЕДЕНИТЕЛЬНАЯ СИСТЕМА

 8 A-00

4.30

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

ПРОТИВООБЛЕДЕНИТЕЛЬНАЯ СИСТЕМА

Эта страница преднамеренно оставлена пустой

СУХОЙ RRJ-95B Руководство по летной эксплуатации

аварийные и особые процедуры

A-00 4.31

•

ПРИБОРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

4.31 ПРИБОРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ	
	0
AVNCS DCA 1 (2) FAULT	8
AVNCS DCA 11 (12) (13) (21) (22) (23) FAULT	10
AVNCS DCA 3 FAULT	
AVNCS DEGRADED	6
CAS MESSAGES NOT AVAIL	10
CDS CAPT (F/O) EFIS CP FAULT	5
CDS CAPT (F/O) MFD FAULT	4
CDS CAPT (F/O) PFD FAULT	
CDS CPT (F/O) PFD/MFD DISAGREE	3
CDS EWD FAULT	5
CDS F/O MFD/EWD DISAGREE	3
CDS F/O PFD/EWD DISAGREE	
FWS FWS1 (2) FAULT	5
SWS SPD STALL WARN FAULT	
ВЫДАЧА ОШИБОЧНЫХ КОМАНД УПРАВЛЕНИЯ ОТ FMS	
ОТСУТСТВИЕ СВЕТОВОЙ И ЗВУКОВОЙ СИГНАЛИЗАЦИЙ	15
ПРЕДУПРЕЖДЕНИЯ СИСТЕМЫ FWS	14
ПРОПАДАНИЕ ИНДИКАЦИИ НА DU	11
СИГНАЛИЗАЦИЯ НА PFD	12

2 A-00

4.31

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

ПРИБОРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

Эта страница преднамеренно оставлена пустой



летной эксплуатации

■ при неудачной попытке:

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

A-00

ПРИБОРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

4.31

3

CDS CPT (F/O) PFD/MFD DISAGREE	
Несоответствие информации на PFD и MFD КВС (2/П).	
- PFD	.X-CHECK
■ при несоответствии:	
– CAPT (F/O) PFD	OFF/ON
– CAPT (F/O) PFD/ND	XFR
■ при неудачной попытке:	
– CAPT (F/O) PFD	OFF
■ при отсутствии несоответствия:	
– CAPT (F/O) MFD	OFF/ON
■ при неудачной попытке:	
- CAPT (F/O) MFD	OFF
CDS F/O MFD/EWD DISAGREE	
Несоответствие информации на MFD 2/П и EWD.	
– EWD	.X-CHECK
■ при несоответствии:	
– F/O MFD	OFF/ON
– F/O MFD	EWD
■ при неудачной попытке:	
– F/O MFD	OFF
■ при отсутствии несоответствия:	

– EWD......OFF/ON

– EWD......OFF

A-00

аварийные и особые процедуры



4.31

ПРИБОРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

Руководство по летной эксплуатации

CDS F/O PFD/EWD DISAGREE	
Несоответствие информации на PFD 2/П и EWD.	
- CAPT MFD	EWD
- EWD	X-CHECK
• при несоответствии:	
– EWD	OFF/ON
• при неудачной попытке:	
– EWD	OFF
• при отсутствии несоответствия:	
– F/O PFD	OFF/ON
• при неудачной попытке:	
– F/O PFD	OFF

CDS CAPT (F/O) PFD FAULT	
Отказ PFD KBC (2/П).	
- CAPT (F/O) PFD	.OFF/ON
• при неудачной попытке:	
– CAPT (F/O) PFD	OFF
<u>Примечание:</u> Индикация CAPT PFD автоматически перейдет MFD.	на САРТ

CDS CAPT (F/O) MFD FAULT
Отказ MFD КВС (2П).
- CAPT (F/O) MFDOFF/ON
• при неудачной попытке:
– CAPT (F/O) MFDOFF
Примечание: CAPT (F/O) может переключить индикацию CAPT (F/O) MFD на CAPT (F/O) PFD кнопкой CAPT (F/O) PFD/ND.



летной эксплуатации

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

A-00

ПРИБОРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

4.31

5

CDS EWD FAULT	
Этказ EWD.	
- EWDOFF/ON	
• при неудачной попытке:	
– EWDOFF	
<u>Примечание:</u> Индикация EWD автоматически перейдет на CAPT MFD.	

CDS CAPT (F/O) EFIS	CP FAULT
Отказ пульта EFIS КВС (2/П).	
- F/O (CAPT) EFIS	ИСПОЛЬЗОВАТЬ
_ XPDR 2(1)	ИСПОЛЬЗОВАТЬ

FWS FWS1 (2) FAULT

Отказ системы FWS1 (2)

- ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ

A-00 6

4.31

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕПУРЫ

СУХОЙ RRJ-95B Руковолство по

ПРИБОРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

летной эксплуатации

AVNCS DEGRADED Ухудшение параметров работы авионики НА РУЧНОЕ УПРАВЛЕНИЕ САМОЛЕТОМ......ПЕРЕЙТИ - СОСТОЯНИЕ СИСТЕМ (по двум MFD)......КОНТРОЛИРОВАТЬ При наличии индикации исправности хотя бы на одном из двух MFD. считать компонент системы исправным. ДУБЛИРУЮЩУЮ СИГНАЛИЗАЦИЮИСПОЛЬЗОВАТЬ – ЗАХОД..... CTATVC -Потеряна функция T2CAS "CLIMB INHIBIT", ОТКАЗАВШИЕ устанавливающая предел по скорости набора СИСТЕМЫ 1500 ft/min. -Потеряна возможность перенастройки См. ниже радиостанции HF1(2). ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ С ИНДИКАЦИЕЙ НА EWD BRAKE NAV **AUTO FLT AP OFF BRAKE DEGRADED** GPS 1(2) FAULT A/T OFF **TEMP DET FAULT** VOR 1(2) FAULT **FLT SYSTEM FAULT SURV** DME 1(2) FAULT **TAWS SYS FAULT** ADF 1(2) FAULT **TERR FAULT** ILS 1(2) FAULT Примечание: Возможна индикация текстовых сообщений FWS FWS1(2) FAULT, NAV RA 1(2) FAULT, SWS SPD STALL WARN FAULT, SURV WXR FAULT. SWS SPD STALL WARN DEGRD ДРУГИЕ ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ И ОБОРУДОВАНИЕ HF1(2) Продолжение на следующей странице



летной эксплуатации

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕЛУРЫ

A-00

4.31

ПРИБОРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

Продолжение ЛОЖНЫЕ ТЕКСТОВЫЕ СООБЩЕНИЯ НА EWD CDS

AVNCS CAPT(F/O) PFD FAULT DCA1(2) FAULT

> CAPT(F/O) MFD FAULT CDS EWD FAULT

L(R) AC BUS FAULT L(R) DC ESS BUS **FAULT**

ELEC

Примечание: Выполнение действий по перечисленным выше текстовым сообщениям не требуется.

ЛОЖНАЯ ИНДИКАЦИЯ НА МНЕМОКАДРЕ

FCTL

Индикация о недостоверности данных о текущем значении угла отклонения и положения горизонтального стабилизатора

A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

летной эксплуатации

4.31

ПРИБОРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

AVNCS DCA 1 (2) FAULT

Отказ программного приложения концентратора данных DCA1(2) НА РУЧНОЕ УПРАВЛЕНИЕ САМОЛЕТОМ.....ПЕРЕЙТИ СОСТОЯНИЕ СИСТЕМ (по двум MFD).....КОНТРОЛИРОВАТЬ При наличии индикации исправности хотя бы на одном из двух MFD. считать компонент системы исправным ДУБЛИРУЮЩУЮ СИГНАЛИЗАЦИЮИСПОЛЬЗОВАТЬ - XPDR 2 (1).....ИСПОЛЬЗОВАТЬ - HF2 (1).....ИСПОЛЬЗОВАТЬ – WXR (ПРИ ОТКАЗЕ DCA2)......ОFF – ЗАХОД.....ПСП СТАТУС -Потеряна функция T2CAS "CLIMB INHIBIT", ОТКАЗАВШИЕ устанавливающая предел по скорости набора СИСТЕМЫ 1500 ft/mn. -Потеряна возможность перенастройки радиостанции HF1 (2). См. ниже -Потеря звуковой сигнализации "OVERSPEED" и речевых сообщений "STALL", "SPEED, SPEED, SPEED".

Продолжение на следующей странице

ILEŬCTBUTEЛЬНO:BCE © 3AO «FCC» 17 SHB 2011



летной эксплуатации

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

A-00

ПРИБОРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

4.31

9

Продолжение ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ С ИНДИКАЦИЕЙ НА EWD **AUTO FLT** NAV SURV AP OFF GPS 1 (2) FAULT **TAWS SYS FAULT TERR FAULT** A/T OFF **RA 1 (2) FAULT FLT SYSTEM FAULT** VOR 1 (2) FAULT - (WXR) FAULT DME 1 (2) FAULT SWS BRAKE ADF 1 (2) FAULT **TEMP DET FAULT** SPD STALL WARN **FAULT** ILS 1 (2) FAULT ДРУГИЕ ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ И ОБОРУДОВАНИЕ — (WXR) **XPDR 1 (2)** HF1 (2) ЛОЖНЫЕ ТЕКСТОВЫЕ СООБЩЕНИЯ НА EWD **ELEC** L (R) AC BUS FAULT ЛОЖНАЯ ИНДИКАЦИЯ НА МНЕМОКАДРЕ **FCTL** Индикация о недостоверности данных о текущем значении угла отклонения и положения горизонтального стабилизатора

A-00 4.31

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

PRJ-95B

ПРИБОРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

Руководство по летной эксплуатации

AVNCS DCA 3 FAULT

Отказ DCA3

СТАТУС

- -Для настройки ILS использовать RMP
- Потеря звуковой сигнализации "OVERSPEED" и речевых сообщений "STALL", "SPEED, SPEED, SPEED"

ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ

DCA₃

AVNCS DCA 11 (12) (13) (21) (22) (23) FAULT

Отказ DCA 11 (12) (13) (21) (22) (23)

- ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ

CAS MESSAGES NOT AVAIL

Текстовые сообщения на EWD не доступны.

- EWD HA MFD 1(2).....ОТОБРАЗИТЬ
 - При сохранении отказа:
- ДУБЛИРУЮЩУЮ СИГНАЛИЗАЦИЮ......ИСПОЛЬЗОВАТЬ
- ПРОСМОТР МНЕМОКАДРОВ.....ИСПОЛЬЗОВАТЬ

Просмотр мнемокадров выполнять каждые 20 минут.

СТАТУС

 Отказ кнопки-табло WARN, кнопки-табло CAUT и звуковой сигнализации, кроме звуковой сигнализации систем TAWS/TCAS.

ОТКАЗАВШИЕ СИСТЕМЫ

Система FWS1 Система FWS2

SWS SPD STALL WARN FAULT

Отказ системы предупреждения о сваливании (SWA 1 и SWA 2) и индикации ограничений по скорости и углу атаки.

- КОНТРОЛЬ ПАРАМЕТРОВ ПОЛЁТА.....УСИЛИТЬ



ПРИБОРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

A-00

11

ПРОПАДАНИЕ ИНДИКАЦИИ НА DU ■ Пропадание индикации на EWD – EWD......OFF/ON Примечание: Индикация EWD автоматически перейдет на CAPT MFD. • если индикация на EWD не восстановлена: – EWD HA RCP......НАЖАТЬ Для перевода индикации EWD на CAPT MFD или F/O MFD. нажмите соответствующую кнопку EWD на RCP. Примечание: Если EWD автоматически не перешёл на CAPT MFD, переключить EWD на индикатор непилотирующего пилота. ■ <u>Пропадание индикации на CAPT (F/O)</u> PFD - CAPT (F/O) PFD......OFF/ON Примечание: Индикация CAPT PFD автоматически перейдет на CAPT MFD. • если индикация на PFD не восстановлена: – PFD/ND HA RCP......НАЖАТЬ Для перевода индикации CAPT PFD или F/O PFD на CAPT MFD или F/O MFD. нажмите соответствующую кнопку PFD/ND на RCP. ■ Пропадание индикации на всех DU: AP, A/T и навигационные данные MCDU остаются пригодными и могут быть использованы. Пилотирование осуществлять по резервному прибору IESI и STBY COMPASS. DUs могут автоматически восстановить индикацию через 40 сек. • если индикация на всех DU не восстановлена: – IESI.....ИСПОЛЬЗОВАТЬ – MCDU.....ИСПОЛЬЗОВАТЬ – СИНАЛИЗАЦИЮ НА ПУЛЬТАХ.....КОНТРОЛИРОВАТЬ • Заход на посадку: – 3AXOД.....ПСП

– ВЫПУСК FLAPS.....КОНТР. ВИЗУАЛЬНЫЙ – ВЫПУСК ШАССИ.....КОНТР. ПО РЕЗЕР. ИНДИК.

A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

летной эксплуатации

ПРИБОРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

СИГНАЛИЗАЦИЯ НА PFD

■ CHECK ATT

Сообщение индицируется на PFD, если в течение 1сек появляется расхождение по крену и/или тангажу 3° и более между PFD1 и PFD2.

Сообщение заблокировано первые 3 секунды после отрыва и ухода на второй круг.

- ПОКАЗАНИЯ PFD1. PFD2. IESI......СРАВНИТЬ
- IRS (ОТКАЗАВШУЮ).....ОПРЕДЕЛИТЬ
- если отказала IRS1 или IRS2:
- IRS (ОТКАЗАВШУЮ)......ОFF
- при отказе IESI:
- ATT/HDG (RCP)......F/O3 3ATEM CAPT3

В начале сравнить показания PFD1 с PFD2, затем PFD2 с PFD1 и определить отказавшую IRS.

- ATT/HDG (RCP)......САРТЗ ИЛИ F/ОЗ
- IRS (ОТКАЗАВШУЮ).....ОFF

■ ATT (HDG) FAIL

Сообщения ATT FAIL, HDG FAIL красного цвета, индицируется на CAPT PFD или F/O PFD при отказе одного канала IRS по определению пространственного положения, курса.

- если отказала IRS1 или IRS2:
- ATT/HDG (RCP)......САРТЗ ИЛИ F/ОЗ
- IRS (ОТКАЗАВШУЮ)......ОFF

■ CHECK ALT, CHECK CAS

Сообщения CHECK ALT и CHECK CAS индицируются на PFD, если в течение 5с соответственно появляются расхождения по высоте 200ft и более, или по скорости 10kt и более между PFD1 и PFD2.

Сообщения заблокированы первые 3 секунды после отрыва и ухода на второй круг.

- ПОКАЗАНИЯ PFD1, PFD2, IESI......СРАВНИТЬ
- ADS (ОТКАЗАВШУЮ).....ОПРЕДЕЛИТЬ

Продолжение на следующей странице



ПРИБОРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

A-00 4.31

13

Продолжение на следующей странице	
если отказала ADS1 или ADS2:	, O O
– AIR DATA (RCP)САРТЗ ИЛИ F/	
– ADS (ОТКАЗАВШУЮ)	JFF
• при отказе IESI:	
– AIR DATA (RCP)F/O3 3ATEM CAF	
В начале сравнить показания PFD1 с PFD2, затем PFD2 с PFD1 и определити отказавшую ADS.	Ь
– AIR DATA (RCP)САРТЗ ИЛИ F/	/O3
– ADS (ОТКАЗАВШУЮ)С)FF
<u>ПРИМЕЧАНИЕ</u> : При отказе ADS, от которой автопилот получает данные использует значение высоты до момента её отключения. ■ <u>ALT (CAS) (AOA) FAIL</u>) ,
Сообщения ALT FAIL, CAS FAIL, AOA FAIL красного цвета индицируются на САРТ PFD или F/O PFD при отказе одного канала ADS соответственно по определению высоты самолёта, скорости самолёта, или углу атаки самолёта	a .
● если отказала ADS1 или ADS2:	
– AIR DATA (RCP)	
■ <u>VS FAIL</u>	
Сообщения VS FAIL красного цвета, индицируется на CAPT PFD или F/O PFI при индикации недостоверных данных по вертикальной скорости.	כ
– ПОКАЗАНИЯ PFD1, PFD2, IESI	1ТЬ
– НЕДОСТОВЕРНУЮ ИНФОРМАЦИЮНЕ ИСПОЛЬЗОВА■ <u>CHECK HDG</u>	4ТЬ
Сообщение индицируется на PFD и ND, если в течение 1 сек появляется расхождение по курсу 3° и более между PFD1 и PFD2.	
Сообщение заблокировано первые 3 секунды после отрыва и ухода на второ круг.	Й
– ПОКАЗАНИЯ КУРСА НА	
PFD1, PFD2, STBY COMPASSCPABHI	1ТЬ
– IRS (ОТКАЗАВШУЮ)ОПРЕДЕЛИ	ИТЬ
• если отказала IRS1 или IRS2:	
– ATT/HDG (RCP)САРТЗ ИЛИ F	/O3
– IRS (ОТКАЗАВШУЮ)	

A-00

4.31

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

летной эксплуатации

ПРИБОРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

ПРЕДУПРЕЖДЕНИЯ СИСТЕМЫ FWS

ПРЕДУПРЕЖДЕНИЯ СИСТЕМЫ FWS	
■ STALL	
Приближение к сваливанию	
– РУДTO/GA	
• Одновременно с этим:	
– ТАНГАЖУМЕНЬШИТЬ	
До выхода текущего значения угла атаки из красной и жёлтой зон.	
– КРЕН, СКОЛЬЖЕНИЕУСТРАНИТЬ	
– SPEED BRAKEУБРАТЬ	
Если были выпущены.	
– СКОРОСТЬУВЕЛИЧИТЬ	
При риске столкновения с землёй или в условиях сдвига ветра, допускается пилотирование на углах атаки в пределах жёлтой зоны с кратковременным срабатыванием сигнализации STALL.	
■ SPEED, SPEED	
Быстрое уменьшение полной энергии самолёта.	
_ РУДTO/GA	
Одновременно с этим:	
– ТАНГАЖУМЕНЬШИТЬ	
Для стабилизации скорости.	
- SPEED BRAKERET	
Если были выпущены.	
■ <u>ALPHA FLOOR</u>	
Значительная потеря полной энергии самолёта.	
– РУДТО/GA	
Продублировать срабатывание А/Т.	
Одновременно с этим:	
– ТАНГАЖУМЕНЬШИТЬ	
Для стабилизации скорости.	
- SPEED BRAKERET	
Если были выпущены.	



A-00

15

Руководство по приборное оборудование летной эксплуатации

4.31

ОТСУТСТВИЕ СВЕТОВОЙ И ЗВУКОВОЙ СИГНАЛИЗАЦИЙ

Предупреждающая сигнализация WARN и CAUT не высвечиваются. Тоновые предупреждения не выдаются.

– КОНТРОЛЬ EWD......КАЖДЫЕ 20 МИНУТ

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

4.31

ПРИБОРНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

кку-ээв Руководство по летной эксплуатации

ВЫДАЧА ОШИБОЧНЫХ КОМАНД УПРАВЛЕНИЯ ОТ FMS

Выдача ошибочных команд управления от FMS на автопилот.

■ в полёте в режиме LNAV:

Отказ определяется по вторичным признакам: появление крена, изменение курса, ,изменению индикации ЛЗП и текущих координат МС на ND обоих пилотов, по радионавигационным средствам, информации службы УВД.

- РЕЖИМ HDG УСТАНОВИТЬ
- СЛУЖБЕ УВДДОЛОЖИТЬ

НАВИГАЦИЯ ПО КУРСУ, РАДИОСРЕДСТВАМ (ILS,DME,VOR, ADF),

НАСТРОЙКА РАДИОНАВИГАЦИОННЫХ СИСТЕМ С RMP.

- STBY NAV (RMP)......NAV
- ILS/DME/VOR/ADF ВЫБРАТЬ/НАСТРОИТЬ
- SELECTED GUIDANCE.....ИСПОЛЬЗОВАТЬ
- ЗАХОД НА ПОСАДКУ......САТ1

■ <u>заход на посадку в режиме LNAV APP/VNAV APP:</u>

Отказ определяется по вторичным признакам: изменение вертикальной скорости, появление крена, изменение курса, индикации ЛЗП и текущих координат МС на ND обоих пилотов, по радионавигационным средствам, информации службы УВД.

- ДРУГУЮ СИСТЕМУ ЗАХОДА.....ВЫБРАТЬ При необходимости:
- УХОД НА ВТОРОЙ КРУГ.....ВЫПОЛНИТЬ

СУХОЙ RRJ-95B Руководство по летной эксплуатации

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

A-00

4.32

ШАССИ

4.32	ШАССИ	
	BRAKE ANTISKID FAULT	5
	BRAKE AUTO BRK FAULT	6
	BRAKE DEGRADED	
	BRAKE DIFF CAPT (F/O) FAULT	6
	BRAKE LEFT (RIGHT) BRK FAULT	5
	BRAKE MAIN BRK FAULT	3
	BRAKE OVERHEAT	6
	BRAKE PARK/ALTN DEGRADED	5
	BRAKE PARK/ALTN FAULT	3
	BRAKE UNCOMMANDED BRK	4
	L/G DOOR NOT CLOSED	8
	L/G GEAR FAULT	11
	L/G GEAR NOT DOWNLOCKED	
	L/G GEAR NOT UPLOCKED	
	L/G GEAR SPEED PROT1	
	L/G MAIN SYS FAULT	
	L/G NW SELF ORIENT FAULT	12
	L/G NW STEER FAULT	
	L/G NW STEER HI ANGLE	
	L/G WOW FAULT	
	LDG GEAR NOT DOWN	
	TO AUTO BK NOT RTO	
	TO PARKING BRAKE ON	4
	АВАРИЙНЫЙ ВЫПУСК ШАССИ1	
	ПОСАДКА С НЕВЫПУЩЕННЫМ ШАССИ	
	РАЗРУШЕНИЕ ПНЕВМАТИКА ПЕРЕДНЕЙ ОПОРЫ ШАССИ1	6

2 A-00

4.32

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95B

Руководство по
летной эксплуатации

ШАССИ

Эта страница преднамеренно оставлена пустой



A-00

3

ШАССИ

Руководство по летной эксплуатации

BRAKE MAIN BRK FAULT

Отказ основной системы торможения

■ перед посадкой:

- FLAPS......FULL

Посадку по возможности произвести с массой близкой к минимальной посадочной на ВПП с наибольшим коэффициентом сцепления.

■ после приземления:

- РЕВЕРС ТЯГИ МАХ.....ИСПОЛЬЗОВАТЬ
- SPEED BRAKE FULL
- РЕЗЕРВНОЕ ТОРМОЖЕНИЕ.....ПРИМЕНИТЬ

На ВПП резервное торможение выполнять в импульсном режиме вытягиванием рукоятки PARK/ALT BRAKE на 1-2 сек. и отпусканием на 1 сек.

■ после полной остановки на ВПП:

– PARK/ALT BRAKE.....УСТАНОВИТЬ

При наличии давления зарядки гидроаккумулятора стояночного торможения более 1400 PSI выполнить сруливание с ВПП <u>Примечание:</u> Антиюзовая автоматика в режиме запасного

торможения не работает .Дифференциальное торможение колес не обеспечивается.

Полная емкость гидроаккумуляторов обеспечивает выполнение не менее 6 циклов полного вытягивания и отпускания рукоятки.

BRAKE PARK/ALTN FAULT

Отказ стояночного (запасного) торможения

– ПЕДАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕПРИМЕНИТЬ

A-00

4.32

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

петной эксплуатации

ШАССИ

BRAKE UNCOMMANDED BRK

Самопроизвольное торможение

■ на выруливании:

– РУЛЕНИЕ.....ПРЕКРАТИТЬ

■ на взлете на скорости меньше V1:

– ВЗЛЕТ.....ПРЕКРАТИТЬ

– РУЛЕНИЕЗАПРЕЩЕНО

■ на взлете на скорости больше V1:

– ВЗЛЕТ.....ПРОДОЛЖИТЬ

- при отсутствии «BRAKE OVERHEAT»:
- ПРИНЯТЬ РЕШЕНИЕ О ПРОДОЛЖЕНИИ ПОЛЕТА ЛИБО ПОСАДКЕ НА БЛИЖАЙШЕМ ПРИГОДНОМ АЭРОДРОМЕ.
- НА ПРОБЕГЕ ИСПОЛЬЗОВАТЬ ВОЗДУШНЫЕ ТОРМОЗА, РЕВЕРС ДВИГАТЕЛЕЙ, ПЕДАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕ.
- НАПРАВЛЕНИЕ ВЫДЕРЖИВАТЬ УПРАВЛЯЯ ПЕДАЛЯМИ

TO PARKING BRAKE ON

Включен стояночный тормоз на взлёте.

– PARK/ALTNОТКЛЮЧИТЬ

TO AUTO BK NOT RTO

Не выбран режим автоматического торможения на взлёте

- AUTO BRAKE......RTO



A-00

5

ШАССИ

летной эксплуатации

BRAKE LEFT (RIGHT) BRK FAULT

Отказ тормозов левой (правой) опоры.

- ПЕДАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕ.....ПРИМЕНИТЬ
- PEBEPC ТЯГИ.....ИСПОЛЬЗОВАТЬ
- НАПРАВЛЕНИЕ ВЫДЕРЖИВАТЬ КОЛЕСАМИ ПЕРЕДНЕЙ ОПОРЫ И РН
- При наличии сообщения «BRAKE DEGRADED»:
- PARK / ALT BRAKE.....ПРИМЕНИТЬ

BRAKE ANTISKID FAULT

Отказ антиюзовой автоматики

- ПЕДАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕ.....ПРИМЕНИТЬ

Система управления тормозами при педальном торможении обеспечивает импульсный режим торможения.

BRAKE PARK/ALTN DEGRADED

Ухудшилась эффективность стояночного (запасного) торможения ПРИ ЗАРУЛИВАНИИ НА СТОЯНКУ ПРИМЕНИТЬ ПЕДАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕ.

BRAKE DEGRADED

Ухудшение торможения

Симметричный отказ тормозов.

■ на пробеге:

- ВОЗДУШНЫЕ ТОРМОЗА.....ПРИМЕНИТЬ
- РЕВЕРС ТЯГИ.....ИСПОЛЬЗОВАТЬ
- ПЕДАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕ.....ПРИМЕНИТЬ
- При наличии сообщения «BRAKE LEFT(RIGHT) BRK FAULT:
 - PARK / ALT BRAKE.....ПРИМЕНИТЬ

6 A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

4.32 WACCH

BRAKE DIFF CAPT (F/O) FAULT

Отказ дифференциального торможения от педалей левого (правого) поста ТОРМОЗИТЬ ПЕДАЛЯМИ ПРАВОГО (ЛЕВОГО) ПОСТА.

BRAKE AUTO BRK FAULT
Отказ системы автоматического торможения
ПЕДАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕПРИМЕНИТЬ
BRAKE OVERHEAT
Перегрев тормозов.
■ на рулении или перед взлетом:
МНЕМОКАДР «BRAKE»ВЫЗВАТЬ
ОХЛАДИТЬ ТОРМОЗА (ТОРМОЗ) ДО УРОВНЯ
ТЕМПЕРАТУРЫ, ПРИ КОТОРОМ ЗЕЛЕНЫЙ ТРЕУГОЛЬНЫЙ
ИНДЕКС НА ИНДИКАТОРЕ ТЕМПЕРАТУРЫ ТОРМОЗОВ
(ТОРМОЗА) ИНДИЦИРУЕТСЯ ПОСТОЯННЫМ ЦВЕТОМ.
■ после взлета:
• по возможности для охлаждения шасси:
– LDG GEARDOWN
– МАКСИМАЛЬНАЯ СКОРОСТЬ ПОЛЕТА С ВЫПУЩЕННЫМ
ШАССИ255 KT
• после снятия сообщения:

LDG GEAR.....UP



A-00

.

ШАССИ

Руководство по ШР летной эксплуатации

L/G GEAR NOT DOWNLOCKED

Шасси не зафиксировано на замке выпущенного положения

Рукоятка уборки-выпуска шасси в положении DOWN. Хотя бы одна стойка не встала на замок выпущенного положения.

- если по мнемокадру EWD основные опоры в выпущенном положении, а передняя опора не сошла с замка убранного положения:
 - АВАРИЙНЫЙ ВЫПУСК ШАССИ.....ПРИМЕНИТЬ

При аварийном выпуске шасси передняя опора шасси встает на замки выпущенного положения при уменьшении скорости Vпр≤170 kt.

- если по мнемокадру EWD основные опоры в выпущенном положении, а передняя опора в промежуточном положении:
 - СНИЗИТЬ СКОРОСТЬ ДО МИНИМАЛЬНО ДОПУСТИМОЙ
- если передняя опора не встала на замок выпущенного положения: ПРОЦЕДУРЫ ПОСАДКИ С НЕВЫПУЩЕННЫМ ШАССИ ВЫПОПНИТЬ
- если основные опоры (или одна опора) или створки не сошли с замков убранного положения:
 - АВАРИЙНЫЙ ВЫПУСК ШАССИ.....ПРИМЕНИТЬ
- если после аварийного выпуска шасси не встали на замки выпущенного положения:

ПРОЦЕДУРЫ ПОСАДКИ С НЕВЫПУЩЕННЫМ ШАССИ ВЫПОЛНИТЬ.

LDG GEAR NOT DOWN

Если хотя бы одна стойка шасси не установлена на замок в выпущенном положении при заходе на посадку на высоте менее 800 ft и положении закрылков FLAP 3 или FULL.

– УХОД НА ВТОРОЙ КРУГ.....ВЫПОЛНИТЬ

A-01

4.32

аварийные и особые процедуры

RRJ-95B

петной эксплуатации

ШАССИ

L/G GEAR NOT UPLOCKED

Шасси не зафиксировано на замке убранного положения

Рукоятка уборки-выпуска шасси в положении UP. Хотя бы одна стойка не встала на замок убранного положения.

- LDG GEARDOWN
- МАКСИМАЛЬНАЯ СКОРОСТЬ ПОЛЕТА......255КТ
- МАКСИМАЛЬНАЯ ВЫСОТА ПОЛЕТА......20 000 FT

Примечание: Для прогноза дальности и продолжительности полета принимать, что при выпущенных шасси расход топлива увеличивается в среднем в 2.5 раза. Для уточнения дальности и продолжительности полета использовать FMS

LAND ASAP

L/G DOOR NOT CLOSED

Фюзеляжные створки не закрыты

Информация о закрытии фюзеляжной створки не появилась после 28 сек. от начала постановки рукоятки LDG GEAR на уборку

- LDG GEAR...... DOWN
- МАКСИМАЛЬНАЯ СКОРОСТЬ......255 KT
- МАКСИМАЛЬНАЯ ВЫСОТА ПОЛЕТА......20 000 FT

<u>Примечание:</u> Для прогноза дальности и продолжительности полета принимать, что при выпущенных шасси расход топлива увеличивается в среднем в 2,5 раза. Для уточнения дальности и продолжительности полета использовать FMS.

LAND ASAP



A-00

9

4.32

ШАССИ

L/G MAIN SYS FAULT Отказ всех функций вычислителя LGSCU (уборки/основного выпуска опор шасси, управления носовой опорой, формирования сигнала обжатия шасси) ■ на рулени: – РУПЕНИЕ ПРЕКРАТИТЬ ■ <u>на взле</u>те (V < 80 kt): – ВЗПЕТПРЕКРАТИТЬ – ПЕДАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕ.....ПРИМЕНИТЬ ■ на взлете(V ≥ 80 kt): – ШАССИ.....НЕ УБИРАТЬ - LDG GEAR......DOWN ПРИНЯТЬ РЕШЕНИЕ ОБ АЭРОДРОМЕ ПОСАДКИ ■ в полете Перед выпуском шасси – LDG GEAR......DOWN – АВАРИЙНЫЙ ВЫПУСК ШАССИ.....ПРИМЕНИТЬ ■ после посадки: - ПЕДАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕ.....ПРИМЕНИТЬ – ВЫПУСК ИНЕРЦЕПТОРОВ.....ВРУЧНУЮ НАПРАВЛЕНИЕ ВЫДЕРЖИВАТЬ РН И ДИФФЕРЕНЦИАЛЬНЫМ ТОРМОЖЕНИЕМ

A-00

аварийные и особые процедуры

RRJ-95B

петной эксплуатации

ШАССИ

I/G WOW FAULT

Отказ функции обжатия шасси по 2-м каналам.

	на р	улении	перед	взлетом или	после	посадки):
--	------	--------	-------	-------------	-------	-----------

ПРЕДУПРЕЖДЕНИЕ:

УПРАВЛЕНИЕ ПОВОРОТОМ КОЛЕС ПЕРЕДНЕЙ ОПОРЫ НЕ РАБОТАЕТ

- РУЛЕНИЕ.....ПРЕКРАТИТЬ
- WING ANTI-ICE.....OFF
- CAB PRESSURE......EMERG D-PRESS
- ENG MASTEL+R.....OFF

ПРЕДУПРЕЖДЕНИЕ:

ВО ИЗБЕЖАНИЕ ПЕРЕГРЕВА ДАТЧИКОВ СВС, ДВИГАТЕЛИ ВЫКЛЮЧИТЬ НЕ ПОЗДНЕЕ, ЧЕМ ЧЕРЕЗ 3 МИН. ПОСЛЕ ПОЯВЛЕНИЯ СООБЩЕНИЯ L/G WOW FAULT.

- APU.....НЕ ЗАПУСКАТЬ
- на взлете (V < 80kt):
 - ВЗЛЕТ.....ПРЕКРАТИТЬ
 - ПЕДАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕ.....ПРИМЕНИТЬ

НАПРАВЛЕНИЕ ВЫДЕРЖИВАТЬ РН И ДИФФЕРЕНЦИАЛЬНЫМ ТОРМОЖЕНИЕМ.

■ на посадке:

- ВЫПУСК ИНТЕРЦЕПТОРОВ.....ВРУЧНУЮ
- ПЕДАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕ.....ПРИМЕНИТЬ
- НАПРАВЛЕНИЕ ВЫДЕРЖИВАТЬ РН И ДИФФЕРЕНЦИАЛЬНЫМ ТОРМОЖЕНИЕМ.



A-00

11

ШАССИ

■ в полете:

Перед выпуском шасси

– LDG GEAR......DOWN АВАРИЙНЫЙ ВЫПУСК ШАССИ.....ПРИМЕНИТЬ

L/G GEAR SPEED PROT

Выпуск/уборка шасси запрещены из-за превышения скорости

ПРИНЯТЬ РЕШЕНИЕ ОБ АЭРОДРОМЕ ПОСАДКИ.:

СНИЗИТЬ СКОРОСТЬ ДО 215 КТ ПРИ УБОРКЕ ШАССИ.

СНИЗИТЬ СКОРОСТЬ ДО 255 КТ ПРИ ВЫПУСКЕ ШАССИ.

L/G NW STEER HI ANGLE

Поворот колес передней опоры более 90°

РУЛЕНИЕ.....ПРЕКРАТИТЬ

A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕЛУРЫ

RRJ-95B

петной эксплуатации

IIIACCII

I/G NW STEER FAULT

Отказ системы управления поворотом колес

■ на посадке:

- РУЛЬ НАПРАВЛЕНИЯИСПОЛЬЗОВАТЬ
- ДИФФЕРЕНЦИАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕ.....ИСПОЛЬЗОВАТЬ
- РЕЖИМ «MIN REV»(ОДНОГО ИЗ ДВИГАТЕЛЕЙ)......ИСПОЛЬЗОВАТЬ



ЕДУРЫ А-00

_{4.32} 13

ШАССИ

ПОСАДКА С НЕВЫПУЩЕННЫМ ШАССИ
подготовка
– БОРТПРОВОДНИКОВИНФОРМИРОВАТЬ
– УВДДОЛОЖИТЬ
ПРЕДУПРЕЖДЕНИЕ:
ПРОИЗВЕСТИ ВЫРАБОТКУ ТОПЛИВА ДО МИНИМАЛЬНОГО ОСТАТКА.
■ если не выпускается передняя стойка шасси:
– ЗАДНЮЮ ЦЕНТРОВКУСОЗДАТЬ
■ если не выпускается одна основная стойка шасси:
– KPAH X-FEEDON
ВЫКЛЮЧИТЬ ТОПЛИВНЫЕ НАСОСЫ НА СТОРОНЕ С ВЫПУЩЕННЫМ ШАССИ
– РАЗБАЛАНСИРОВКУ ТОПЛИВАСОЗДАТЬ(ТВС)
– ТАБЛО «SEAT BELTS/NO SMOK»ON
– САЛОН И КАБИНУПОДГОТОВИТЬ
• Подготовить аварийно-спасательное оборудование
• Закрепить все возможное незакрепленное оборудование и вещи
• Ремни безопасности, включая наплечные, застегнуть
ЗАХОД НА ПОСАДКУ
– TAWSВЫКЛ.
- LDG GEAR LEVERCHECK DOWN
– EMER LTON
– KHOПKA MODE (CAB PRESSURE)ПРОВЕРИТЬ AUTO
- EMERG D-PRESSON
- АВТОМАТИЧЕСКОЕ ТОРМОЖЕНИЕНЕ ИСПОЛЬЗОВАТЬ
– ДОКЛАД ОТ ЭКИПАЖАПОЛУЧИТЬ
перед посадкой:
– RAM AIRON
– ДАТЬ КОМАНДУ В САЛОН"ПРИГОТОВИТЬСЯ К ПОСАДКЕ"
Продолжение на следующей странице

A-00

4.32

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

ШАССИ

Руководство по летной эксплуатации

Продолжение	
касание и дальнейшее движение	
■ если не выпускается передняя стойка шасси:	
– ДВИГАТЕЛИ	ВЫКЛ.
Выключить двигатели до приземления самолета.	
– НОС САМОЛЕТАВЫДЕРЖІ	ИВАТЬ ВВЕРХ
После приземления, выдерживать нос самолета вверх, не доп до тех пор, пока позволяет эффективность руля высоты. За опустить.	
– ТОРМОЖЕНИЕ	.ВЫПОЛНИТЬ
Торможение выполнять с учетом эффективности руля высог	пы.
■ если не выпускается одна основная стойка ш	<u>асси:</u>
– ДВИГАТЕЛИ	ВЫКЛ.
Двигатели выключить до приземления самолета.	
– НОС САМОЛЕТА	ОПУСТИТЬ
– КРЫЛО С НЕВЫПУЩЕННЫМ ШАССИ	BBEPX
С помощью элеронов, как можно дольше, не опускать крыло с шасси.	невыпущенным
– НАПРАВЛЕНИЕBL	ЫДЕРЖИВАТЬ
Выдерживайте направление на ВПП с помощью руля направле	ения и тормозов.
■ если не выпускается две основных стойки ша	асси:
– ДВИГАТЕЛИ	ВЫКЛ.
Двигатели выключить до приземления самолета.	
– УГОЛ ТАНГАЖА (ПРИ КАСАНИИ)НЕ	MEHEE (TBD)
Когда самолет остановился	
– КНОПКИ ENG FIRE (L+R) И APU FIRE	АЖАН
– КНОПКИ AGENTS 1 (L+R) И APU	НАЖАТЬ
– ЭВАКУАЦИЮ	НАЧАТЬ
_ УВД	



A-00

15

ШАССИ

Руководство по летной эксплуатации

АВАРИЙНЫЙ ВЫПУСК ШАССИ

- МАКСИМАЛЬНАЯ СКОРОСТЬ ПРИ АВАРИЙНОМ ВЫПУСКЕ ШАССИ НЕ БОЛЕЕ......170КТ
- КНОПКУ–ТАБЛО EMER EXTN......НАЖАТЬ

На кнопке-табло EMER EXTN светится надпись DOWN.

При аварийном выпуске шасси рычаг выпуска шасси может находиться в любом положении.

- ИНДИКАЦИЮ ПОЛОЖЕНИЯ ШАССИ.....ПРОВЕРИТЬ

Примечание: После аварийного выпуска шасси фюзеляжные створки основных опор шасси остаются в открытом положении.

■ ЕСЛИ ШАССИ ВЫПУСТИЛОСЬ:

Во время посадки:

АВТОМАТИЧЕСКОЕ ТОРМОЖЕНИЕ НЕ ПРИМЕНЯТЬ,
 ВЫПОЛНЯТЬ ПЕДАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕ

■ ЕСЛИ ШАССИ НЕ ВЫПУСТИЛОСЬ:

- ВЫПОЛНИТЬ ПЕРЕМЕННОЕ СКОЛЬЖЕНИЕ НА ПРАВОЕ И ЛЕВОЕ КРЫЛО В ДИАПАЗОНЕ 1/3ХОДА ПЕДАЛИ.
- ЗНАКОПЕРЕМЕННУЮ ПЕРЕГРУЗКУ ± 0,1.......СОЗДАТЬ
 - Если безуспешно
 - ПРОЦЕДУРУ ПОСАДКА С НЕИСПРАВНЫМ ШАССИ ВЫПОЛНИТЬ

A-00

4.32

аварийные и особые процедуры

RRJ-95B

петной эксплуатации

ШАССИ

РАЗРУШЕНИЕ ПНЕВМАТИКА ПЕРЕДНЕЙ ОПОРЫ ШАССИ

Характеризуется сильным ударом (многократными ударами) в нижней части кабины экипажа.

■ На взлете

•	СКО	рость	до	80Kt:
---	-----	-------	----	-------

- ВЗЛЁТ.....ПРЕКРАТИТЬ
- РУЛЕНИЕ.....ЗАПРЕЩЕНО

 Для освобождения ВПП вызвать тягач для буксировки

• скорость больше 80Кt:

- ВЗЛЁТ.....ПРОДОЛЖИТЬ
- ШАССИ.....НЕ УБИРАТЬ
- МЕХАНИЗАЦИЮ КРЫЛА.....НЕ УБИРАТЬ
- УВД......ДОЛОЖИТЬ

ВОЗВРАТИТЬСЯ НА АЭРОДРОМ ВЫЛЕТА.



аварийные и особые процедуры

A-00

4.33

ОСВЕЩЕНИЕ И СВЕТОВАЯ СИГНАЛИЗАЦИЯ

4.33 ОСВЕЩЕНИЕ И СВЕТОВАЯ СИГНАЛИЗАЦИЯ	
EMER LT NOT ARM	3
LDG SIGNS NOT SW ON	3
TO SIGNS NOT SW ON	3

2 A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

ОСВЕЩЕНИЕ И СВЕТОВАЯ СИГНАЛИЗАЦИЯ

Эта страница преднамеренно оставлена пустой



аварийные и особые процедуры

A-00

ОСВЕЩЕНИЕ И СВЕТОВАЯ СИГНАЛИЗАЦИЯ

4.33

3

EMER LT NOT ARM
Переключатель EMER LT в положении OFF после запуска двигателей
■ <u>После запуска двигателей:</u>
– EMER LTARM

TO SIGNS NOT SW ON
Светосигнальное табло НЕ КУРИТЬ (NO SMOKING) и ЗАСТЕГНУТЬ РЕМНИ (SEAT BELTS) не включены на взлёте
- NO SMOKON
- SEAT BELTSON

LDG SIGNS NOT SW ON
Светосигнальное табло НЕ КУРИТЬ (NO SMOKING) и ЗАСТЕГНУТЬ РЕМНИ (SEAT BELTS) не включены на посадке.
– NO SMOKON
– SEAT BELTSON

A-00

4.33

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95B

Руководство по
летной эксплуатации

ОСВЕЩЕНИЕ И СВЕТОВАЯ СИГНАЛИЗАЦИЯ

Эта страница преднамеренно оставлена пустой

НАВИГАЦИОННОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

и осовые процедуры

A-00 4.34

1

4.34 НАВИГАЦИОННОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

·	
NAV ADS 1(2) FAULT	3
NAV ADS 1(2)(3) DATA DEGRADED	5
NAV ADS 1+2 FAULT	
NAV ADS 1+2+3 FAULT	5
NAV ADS 1+3 FAULT	4
NAV ADS 2+3 FAULT	4
NAV ADS 3 FAULT	
NAV ALT DISAGREE	
NAV AOA DISAGREE	10
NAV ATT DISAGREE	
NAV BARO REF DISAGREE	6
NAV EXTREME LATITUDE	c
NAV FMS 1(2) FAULT	
NAV FMS 1+2 FAULT	
NAV FMS POS DISAGREE	13
NAV GPS 1+2 FAULT	11
NAV GPS POS DISAGREE	
NAV HDG DISAGREE	רי
NAV ILS 1+2 FAULT	
NAV IRS 1 (2) (3) ATT ONLY	
NAV IRS 1(2) FAULT	14
NAV IRS 1(2) FAOLT	C
NAV IRS 1+2 (1+3) (2+3) ATT ONLT	14
NAV IRS 1+2 FAULT	
NAV IRS 1+2+3 FAULTNAV IRS 1+3 FAULT	/
NAV IRS 1+3 FAULT	
NAV IRS 3 FAULT	0
NAVI O DIOA ODEE	14
NAV LS DISAGREENAV LS TUNING DISAGREE	11
NAV DA 4(0) FALLET	11
NAV RA 1(2) FAULT	
NAV RA 1+2 FAULT	12
NAV SBY/ADS ALT DISAGREE	
NAV SBY/ADS SPD DISAGREE	٠. ٤
NAV SBY/IRS ATT DISAGREE	
NAV SPEED DISAGREE	٤ ک
SURV BOTH XPDR SELECTED	12
SURV TCAS FAULT	12
SURV WEATHER TGT DET	13
SURV WXR FAULT	13
SURV WXR TGT NOT ARMED	
SURV XPDR 1 + 2 FAULT	
SURV XPDR 1(2) FAULT	
НЕДОСТОВЕРНЫЕ ПОКАЗАНИЯ СКОРОСТИ	
ПРЕДУПРЕЖДЕНИЯ СИСТЕМЫ TAWS	20

A-00

4.34

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95B

Руководство по
летной эксплуатации

НАВИГАЦИОННОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

ПРЕДУПРЕЖДЕНИЯ СИСТЕМЫ TCAS 15



навигационное оборудование

A-00 4.34

3

NAV ADS 1(2) FAU	LT
Отказ ADS1(2)	
- AIR DATA (RCP)	CAPT 3 (F/O 3)
Данные om ADS 3 на PFD 1(2)	
- ADS1(2)	OFF

NAV ADS 3 FAULT
Отказ ADS 3
- AIR DATA (RCP)NORM
- ADS 3OFF

NAV ADS 1+2 FAULT
Отказ ADS 1+2
- AIR DATA (RCP) CAPT 3 ИЛИ F/O 3
Данные om ADS 3 на PFD 1(2)
- ADS 1OFF
- ADS 2OFF
2/П (КВС) контроль параметров полета по резервному прибору (IESI).
- ЗАХОДПСП

A-00

4.34

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

CYXOЙ

TAXABOOM CAMORINA

RRJ-95B

Руководство по

летной эксплуатации

НАВИГАЦИОННОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

NAV ADS 1+3 FAULT	
Отказ ADS 1+3	
- PFD 2	ИСПОЛЬЗОВАТЬ
При необходимости перераспределить функции эки	пажа
- AIR DATA (RCP)	NORM
- ADS 1	OFF
– ADS 3	OFF
_ XPDR2	ИСПОЛЬЗОВАТЬ
КВС контроль по резервному прибору (IESI)	
_ TAWS TERR	OFF
- TAWS SYS	OFF
– ЗАХОД	ПСП

- TAWS TERR	OFF
- TAWS SYS	OFF
– ЗАХОД	ПСП
NAV ADS 2+3 FAULT	
Отказ ADS 2+3	
– PFD 1	ИСПОЛЬЗОВАТЬ
При необходимости перераспределить функции эки	<i>ипажа.</i>
- AIR DATA (RCP)	NORM
- ADS 2	OFF
– ADS 3	OFF
2/П контроль по резервному прибору (IESI)	
– ЗАХОД	ПСП



НАВИГАЦИОННОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

A-00 4.34

5

NAV ADS 1+2+3 FAULT

Отказ ADS 1+2+3.

_	
Выполнение	попета

<u>Выполнение полета</u>	
- IESI	ИСПОЛЬЗОВАТЬ
- MAX SPEED	280 KT/ 0.78M
- AIR DATA (RCP)	NORM
- ADS1	OFF
- ADS2	OFF
- ADS3	OFF
Контроль параметров полета по резервно	ому прибору (IESI).
- TAWS TERR	OFF
- TAWS SYS	OFF
Примечание: Использовать ручное управле	ение давлением в кабине.
- MODE CAB PRESSURE	MAN
- MAN RATE	КАК ТРЕБУЕТСЯ

ПРЕДУПРЕЖЕДЕНИЕ

 \Box ПРОВЕРЬ Δ Р=0 ПЕРЕД ОТКРЫТИЕМ ДВЕРЕЙ

NAV ADS 1(2)(3) DATA DEGRADED

Ухудшение характеристик воздушных данных в канале ADS1(2)(3)

- ПОКАЗАНИЯ PFD 1, PFD 2, IESI......СРАВНИТЬ
- при ухудшении характеристик ADS 1 или ADS 2
 - AIR DATA (RCP) САРТ 3 ИЛИ F/O 3

6 A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

петной эксплуатации

4.34

НАВИГАЦИОННОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

 NAV BARO REF DISAGREE

 Рассогласование давлений или систем отсчета давлений КВС и 2/П

 - УСТАНОВКУ ДАВЛЕНИЯ......ПРОВЕРИТЬ

- РАССОГЛАСОВАНИЕ ДАВЛЕНИЙ, СИСТЕМ ОТСЧЕТА.....УСТРАНИТЬ

NAV IRS 1+2 FAULT	
Отказ IRS 1+2	
- ATT/HDG (RCP)	CAPT 3
- IRS 1	OFF
- IRS 2	OFF
– ЗАХОД	ПСП



A-00

4.34

НАВИГАЦИОННОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

NAV IRS 1+3 FAULT	
Отказ IRS 1+3	
- ATT/HDG (RCP)	NORM
- IRS 1	OFF
- IRS 3	OFF
_ ЗАХОД	ПСП

NAV IRS 2+3 FAULT	
Отказ IRS 2+3	
- ATT/HDG (RCP)	NORM
- IRS 2	OFF
- IRS 3	OFF
– ЗАХОД	ПСП

NAV IRS 1+2+3 FAULT

Отказ IRS 1+2+3

■ Выполнение полёта:

- STBY COMPASS......ИСПОЛЬЗОВАТЬ
- IESI......ИСПОЛЬЗОВАТЬ
- MAX SPEED280 KT/ 0.78M

Полет с использованием данных на MCDU: ФПУ, ЗПУ, ЛБУ, Д до ППМ. Режим индикации PLAN и DIRECT-TO на MCDU. Ha PFD использовать данные H, V, VOR, ADF.

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

петной эксплуатации

4.34

НАВИГАЦИОННОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

NAV ATT DISAGREE

Ha PFD1 и PFD2 появляется предупреждающая сигнализация CHECK ATT, на EWD - сообщение IRS 1 (2) FAULT

- если отказала IRS 1 или IRS 2:
 - ATT/HDG (RCP)......САРТ 3 ИЛИ F/O 3
 - IRS (ОТКАЗАВШУЮ) OFF

NAV SPEED DISAGREE

На PFD1 и PFD2 появляется предупреждающая сигнализация CHECK CAS, на EWD - сообщение ADS 1 (2) FAULT

- если отказала ADS 1 или ADS 2:
 - AIR DATA (RCP)......САРТ 3 ИЛИ F/O 3
 - ADS (ОТКАЗАВШУЮ)......ОFF

NAV HDG DISAGREE

Ha PFD1 и PFD2 появляется предупреждающая сигнализация CHECK HDG, на EWD - сообщение IRS 1 (2) FAULT

- если отказала IRS 1 или IRS 2:
 - ATT/HDG (RCP)......САРТ 3 ИЛИ F/O 3
 - IRS (ОТКАЗАВШУЮ) OFF



НАВИГАЦИОННОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

A-00 4.34

9

NAV ALT DISAGREE

Ha PFD1 и PFD2 появляется предупреждающая сигнализация CHECK ALT, на EWD - сообщение ADS 1 (2) FAULT

- если отказала ADS 1 или ADS 2:
 - AIR DATA (RCP)......САРТ 3 ИЛИ F/O 3
 - ADS (ОТКАЗАВШУЮ)......ОFF

NAV EXTREME LATITUDE

Превышение ограничения широты для использования магнитного курса

- TRUE / MAG TRUE

NAV SBY/ADS SPD DISAGREE

Разница по скорости ADS1 и IESI

- ПЕРЕКРЁСТНУЮ ПРОВЕРКУ ПОКАЗАНИЙ ADS И IESI ВЫПОЛНИТЬ
- При отказе IESI:
 - ПОКАЗАНИЯ IESI ПО СКОРОСТИ......НЕ ИСПОЛЬЗОВАТЬ

NAV SBY/ADS ALT DISAGREE

Разница по высоте ADC1 и IESI

- ПЕРЕКРЁСТНУЮ ПРОВЕРКУ ПОКАЗАНИЙ ADS И IESIВЫПОЛНИТЬ
- При отказе IESI:
 - ПОКАЗАНИЯ IESI ПО ВЫСОТЕНЕ ИСПОЛЬЗОВАТЬ

4.34

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

петной эксплуатации

НАВИГАЦИОННОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

NAV AOA DISAGREE

Разница показаний ADS более 2.5° по углу атаки.

- ПЕРЕКРЕСТНУЮ ПРОВЕРКУ ПОКАЗАНИЙ УГЛА АТАКИ НА PFD1 И НА PFD2......ВЫПОЛНИТЬ

Попарно сравнить показания PFD 1 и PFD 2 путем переключения ADS3 на КВС или 2/П.

<u>Примечание:</u> До отключения отказавшей ADS с пульта на шкале угла атаки на PFD пропадают ограничения.

– AIR DATA SWTG (RCP)......КАК ТРЕБУЕТСЯ

– ADS (ОТКАЗАВШУЮ)......ОFF

NAV SBY/IRS ATT DISAGREE

Разница данных о пространственном положении IRS1 и IESI

- ПЕРЕКРЁСТНУЮ ПРОВЕРКУ ПОКАЗАНИЙ КРЕНА И ТАНГАЖА НА PFD И IESI......ВЫПОЛНИТЬ

• При отказе IESI:

- ПОКАЗАНИЯ IESIНЕ ИСПОЛЬЗОВАТЬ

NAV ILS 1+2 FAULT

Отказ ILS 1+2

ЗАХОДПО СХЕМЕ НЕТОЧНОГО ЗАХОДА



НАВИГАЦИОННОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

A-00 4.34

11

NIA V	101	TI INIIN	AC D	IC A	ODEE
NAV			41 T I I	15-1-1	

Обнаружена разница в определении кода опознавания системы посадки между MMR1 и MMR2

- НАСТРОЙКУ ILS.....ПРОВЕРИТЬ
- РЕШЕНИЕ О ПРОДОЛЖЕНИИ ЗАХОДА.....ПРИНЯТЬ

NAV LS DISAGREE

Обнаружена разница в показаниях индексов курса (глиссады) ILS 1 и 2

РЕШЕНИЕ О ПРОДОЛЖЕНИИ ЗАХОДА.....ПРИНЯТЬ

NAV FMS 1(2) FAULT

Отказ FMS 1 (2)

FMS 2 (1) используется для выполнения всех функций FMS

– FMS (RCP).....BOTH 2 (1)

NAV FMS 1+2 FAULT

Отказ FMS 1+2

- STBY NAV (RMP).....NAV
- ILS / VOR / ADFВЫБРАТЬ / НАСТРОИТЬ
- НАВИГАЦИЮ ПО VOR / DME,ADF, КООРДИНАТАМИСПОЛЬЗОВАТЬ

NAV GPS 1+2 FAULT

Отказ GPS 1+2

- ЗАХОД ПО GPSНЕ ИСПОЛЬЗОВАТЬ

12 [|]

A-00 4.34

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

НАВИГАЦИОННОЕ ОБОРУДОВАНИЕ



петной эксплуатации

NAV RA 1(2) FAULT

Отказ RA 1 (2)

Действий не требуется.

NAV RA 1+2 FAULT

Отказ RA 1+2

- ЗАХОД......ПСП

SURV XPDR 1(2) FAULT

Отказ транспондера 1(2)

- XPDR 2(1).....ИСПОЛЬЗОВАТЬ

SURV BOTH XPDR SELECTED

Выбраны одновременно XPDR1 и 2

- HA FMS 1 + 2 XPDR 1 ИЛИ 2ИСПОЛЬЗОВАТЬ

SURV XPDR 1 + 2 FAULT

Отказ транспондера 1+2

УВДСООБЩИТЬ

SURV TCAS FAULT

Отказ TCAS

- УВД COOБЩИТЬ



аварийные и особые процедуры

НАВИГАЦИОННОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

A-00

13

SURV WXR FAULT
Отказ WXR
- WXROFF
– В ЗОНУ ГРОЗОВОЙ ДЕЯТЕЛЬНОСТИНЕ ВХОДИТЬ

Обнаружено опасное метеоявление по курсу
– ND 1 (2) WXRВЫБРАТЬ
SURV WXR TGT NOT ARMED
WXR выключен или пропадает изображение WXR со стороны КВС и 2/П.

SURV WXR IGI NOT ARMED
WXR выключен или пропадает изображение WXR со стороны КВС и 2/П.
WXR исправен, но не подготовлен.
- WXRON
– ND 1 (2) WXRВЫБРАТЬ
– TGTНАЖАТЬ

NAV FMS POS DISAG	REE
Разница определения местоположения между FMS	
- FMS НЕЗАВИСИМЫЙ РЕЖИМ	ИСПОЛЬЗОВАТЬ
- НЕКОРРЕКТНУЮ FMS	НЕ ИСПОЛЬЗОВАТЬ

ı H

A-00

4.34

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

летной эксплуатации

НАВИГАЦИОННОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

NAV GPS POS DISAGREE						
Разница определения местоположения между GPS 1 и 2						
– РЕЖИМ HDG	УСТАНОВИТЬ					
- GPS 1+2	. ДЕСЕЛЕКТИРОВАТЬ					
- ПОКАЗАНИЯ ГЛОНАСС И GPS	СРАВНИТЬ					
- HEKOPPEKTHУЮ GPS	ОПРЕДЕЛИТЬ					
- РАБОТОСПОСОБНУЮ GPS	ИСПОЛЬЗОВАТЬ					

NAV IRS NOT ALIGNED

Одна из трех IRS находится в режиме выставки.

- ВВОД НАЧАЛЬНЫХ КООРДИНАТПРОВЕРИТЬ

NAV IRS 1 (2) (3) ATT ONLY

Самолет на рулении, а выставка IRS1(2)(3) не закончилась

NAV IRS 1+2 (1+3) (2+3) ATT ONLY

Самолет на рулении, а выставка IRS 1+2 (1+3) (2+3) не закончилась

NAV IRS 1+2+3 ATT ONLY

Самолет на рулении, а выставка IRS 1+2+3 не закончилась



НАВИГАЦИОННОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

A-00 4.34

15

ПРЕДУПРЕЖДЕНИЯ СИСТЕМЫ ТСАЅ

■ уровень сообщения - «TA»: речевые сообщения «TRAFFIC»

- Не выполнять маневр, руководствуясь только сообщением ТА
- Попытаться визуально обнаружить воздушное судно, вызвавшее сообщение ТА

■ <u>уровень сообщения – предупредительное «RA», речевые сообщения «MONITOR VERTICAL SPEED»</u>

- Выдерживать или установить вертикальную скорость вне красной зоны шкалы вертикальной скорости.
- Попытаться визуально обнаружить конфликтующее воздушное судно.
- УВД......ДОЛОЖИТЬ
 - После речевого сообщения "CLEAR OF CONFLICT":
 - Возобновить нормальную навигацию в соответствии с планом полета.

Продолжение на следующей странице

A-00 16

4.34

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕЛУРЫ

RRJ-95B Руководство по

петной эксплуатации

НАВИГАЦИОННОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

Продолжение

- уровень сообщения корректирующие «RA»: все речевые сообщения типа «CLIMB» и «DESCEND» или «MAINTAIN VERTICAL SPEED MAINTAIN» или «ADJUST VERTICAL SPEED **ADJUST»**
 - Быстро и плавно реагировать на сообщение «RA».
 - АВТОПИЛОТ (ЕСЛИ ВКЛЮЧЕН).....ВЫКЛ
 - FD......OFF
 - Установить вертикальную скорость в пределах зеленой зоны шкалы вертикальной скорости.

Примечание: Избегать чрезмерного маневрирования для выдерживания вертикальной скорости в пределах зеленой зоны шкалы вертикальной скорости. Если необходимо, использовать весь диапазон скоростей, от

- скорости с максимальным углом атаки (α тах) до V тах. Попытаться визуально обнаружить воздушное судно.
- вызвавшее сообщение RA
- УВД......ДОЛОЖИТЬ
 - После речевого сообщения «CLEAR OF CONFLICT»:
 - Возобновить нормальную навигацию в соответствии с планом полета.

AP/FD могут быть включены.

ВНИМАНИЕ

Выполнить процедуру GO AROUND если сообщение «RA»: «CLIMB» или «INCREASE CLIMB» включились на предпосадочной прямой.

Примечание: Сообщения RA блокируются на высоте ниже 900 ft.



НАВИГАЦИОННОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

A-00 4.34

17

НЕДОСТОВЕРНЫЕ ПОКАЗАНИЯ СКОРОСТИ

ВНИМАНИЕ

Во всех случаях недостоверных показаний скорости, пилоты должны определить отказавший канал ADS, выключить его. НЕМЕДЛЕННО ВЫПОЛНИТЬ СЛЕДУЮЩИЕ ДЕЙСТВИЯ:

– AP/FD (ЕСЛИ ПОДКЛЮЧЕН)	OFF
– А/Т (ЕСЛИ ПОДКЛЮЧЕН)	DISC
– ЗАКРЫЛКИ	ТЕКУЩЕЕ ПОЛОЖЕНИЕ
– УГОЛ АТАКИ И ТАНГАЖА	СОГЛАСНО ТАБЛИЦЕ
Примечание: Если отказ произошел в ко второй круг, механизацию	нфигурации FULL или при уходе на убрать в положение "FLAPS 3".
- SPEED BRAKE	ПРОВЕРИТЬ, УБРАНЫ
- ШАССИ	УБРАНЫ, ПОСЛЕ ВЗЛЁТА

ПРИ ОТКАЗЕ НА ВЗЛЕТЕ ДО accel alt:

	Фаза взлета	FLAPS	Macca,	Тангаж	Режим
Ψασα Boriera	1 12/11 0	х1000 кг	Угол атаки	двигателя	
	До accel ALT	"1+F" "2"	35-45	13°	NTO
	$V_2 + 10$	177,2	33-43	7°	MCL

• когда набор стабилизирован

- ОБОГРЕВ ДАТЧИКОВ И СТЕКОЛ......ON
- ТРАЕКТОРИЮ ПОЛЕТА.....ВЫДЕРЖИВАТЬ

• когда достигнута высота круга

- ГОРИЗОНТАЛЬНЫЙ ПОЛЕТ......УСТАНОВИТЬ
- ИНДИКАЦИЮ СКОРОСТЕЙ.....ПРОВЕРИТЬ
- ОТКАЗАВШИЙ "ADS"......OFF
- ПОСАДКУ НА АЭРОДРОМЕ ВЫЛЕТА.....ВЫПОЛНИТЬ

Продолжение на следующей странице

4.34

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

петной эксплуатации

НАВИГАЦИОННОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

Продолжение

УГОЛ АТАКИ И ТАНГАЖА УСТАНОВИТЬ СОГЛАСНО ТАБЛИЦЕ:

	FL, FT	V KT	Масса, Х1000 кг	Тангаж, градусы	Угол атаки, градусы
Flaps 2	15-50	150	35	7°	7°
		160	40		
Flaps 1+F		200	35	4°	4°
		200	40		

- Если угол атаки больше чем в таблице, то необходимо увеличить режим работы двигателя,
- Если угол атаки меньше чем в таблице, то необходимо уменьшить режим работы двигателя

ДЛЯ ВЫПОЛНЕНИЯ НАБОРА ЭШЕЛОНА

- МЕХАНИЗАЦИЮ КРЫЛА.....УБРАТЬ Уборка механизации выполняется с конфигурации "2" в конф. "1", или с конфигурации "1+F" или "1" в конф. "0". После уборки механизации крыла использовать таблицу «Набор эшелона» для продолжения полета.
- РЕЖИМ РАБОТЫ ДВИГАТЕЛЕЙ......"CLIMB"
- УГОЛ АТАКИ И ТАНГАЖА СОГЛАСНО ТАБЛИЦЕ:

НАБОР ЭШЕЛОНА

"V", KT	Масса, х1000 кг	Эшелон, FT	Тангаж, градусы	Угол атаки, градусы	Режим, N1 %
250	35-45	30-100	10		
280	35-45	100-320	6	2	CLB
0.78	35-45	Более 320	3		

крейсерский полет

"V", KT	Масса, х1000 кг	Эшелон, FT	Тангаж, градусы	Угол атаки, градусы	Режим, N1 %
280	35-45	100-320	2	2	
0.78	35-45	Более 320	2	2	

Продолжение на следующей странице



НАВИГАЦИОННОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

A-00 4.34

19

Продолжение

СНИЖЕНИЕ

"V", KT	Масса, х1000 кг	Эшелон, FT	Тангаж, градусы	Угол атаки, градусы	Режим, N1 %
0.78	35-40	Более 320	-3	2	
280	35-40	320-100	-2	2	IDLE
250	35-40	Менее 100	-1	3	

Заход на посадку (Высота 1500 ft)

"V", KT	Масса, х1000 кг	V, KT	Тангаж, градусы	Угол атаки, градусы	Режим, N1 %
FLAPS 0	35	215	4	4	
FLAFSU	40	225	5	5	
FLAPS 1	35	200	5	5	
Vs	40	200	6	6	
FLAPS 2	35	150	6	6	
V_{F}	40	160	7	7	
FLAPS 3	35	140	5	5	
V_{F}	40	150	6	6	
FLAPS	35	135	4	4	
FULL V _{LS} +10	40	145	4	4	

СНИЖЕНИЕ НА ПОСАДОЧНОЙ ПРЯМОЙ (Высота менее 1500 ft)

"V", KT	Масса, х1000 кг	V, KT	Тангаж, градусы	Угол атаки, градусы	Режим, N1 %
FLAPS "3"	35-40 Более 40	V _{LS} +10	2	5	
FLAPS "FULL"	35-40 Более 40		1	4	

A-01

4.34

аварийные и особые процедуры

RRJ-95B

петной эксплуатации

НАВИГАЦИОННОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

ПРЕДУПРЕЖДЕНИЯ СИСТЕМЫ TAWS

<u>Примечание</u>: При выполнении полета по IFR или ночью при появлении предупреждающей сигнализации системы TAWS приведенные процедуры выполнить незамедлительно, не пытаясь оценить ситуацию.

■ «TERRAIN AHEAD»:

Предупреждающее речевое сообщение: TERRAIN AHEAD (ВПЕРЕДИ ЗЕМЛЯ).

На кнопке-табло TAWS TEST светится надпись TAWS.

- ТРАЕКТОРИЮ ПОЛЁТАОТРЕГУЛИРОВАТЬ
- СНИЖЕНИЕПРЕКРАТИТЬ

Оценить обстановку на основании показаний приборов (индикатор TAWS на дисплее ND), а в случае выполнения полёта днём при достаточной видимости так же закабинного пространства, и при необходимости выполнить манёвр набора высоты или уклонения от препятствия в безопасную зону (на индикаторе TAWS выделена зелёным или чёрным цветом).

■ «TERRAIN AHEAD PULL UP»

Аварийное речевое сообщение: TERRAIN AHEAD PULL UP (ВПЕРЕДИ ЗЕМЛЯ ТЯНИ ВВЕРХ).

На кнопке-табло TAWS TEST светится надпись P/UP.

НЕЗАМЕДЛИТЕЛЬНО:

самопёт.

- APOFF
- ТАНГАЖМАКСИМАЛЬНО ДОПУСТИМЫЙ

Манёвр выполнять до прекращения сигнализации, после чего выровнять

Продолжение на следующей странице



НАВИГАЦИОННОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

A-01

21

Продолжение

«AVOID TERRAIN»

Аварийное речевое сообщение: AVOID TERRAIN (УКЛОНИСЬ ЗЕМЛЯ). На кнопке-табло TAWS TEST светится надпись P/UP.

НЕЗАМЕДЛИТЕЛЬНО:

– МАНЁВР УКЛОНЕНИЯ ОТ ПРЕПЯТСТВИЯ

В СТОРОНУ ЗЕЛЁНОГО СЕГМЕНТА

НА ИНДИКАТОРЕ TAWS, ОТОБРАЖАЕМОГО
НА ДИСПЛЕЕ ND......ВЫПОЛНИТЬ

Углы крена в эксплуатационном диапазоне. По возможности манёвр уклонения совместить с набором высоты. Манёвр выполнять до прекращения сигнализации, после чего выровнять самолёт.

Примечание:

Если в момент срабатывания аварийных сигнализаций "TERRAIN AHEAD PULL UP" и "AVOID TERRAIN" самолёт находится в посадочной конфигурации (FLAPS 3 или FLAPS FULL, шасси выпущены) рекомендуется выполнить процедуру по уборке механизации и шасси, аналогичную процедуре при уходе на 2-ой круг как с двумя, так и с одним работающим двигателем.

«Whoop-Whoop PULL UP»

Аварийная звуко- речевая сигнализация: Whoop-Whoop PULL UP (где Whoop-Whoop - специфический звуковой сигнал, непрерывно изменяющийся от 400 до 800 Гц).

НЕЗАМЕДЛИТЕЛЬНО:

- AP.....OFF
- ТАНГАЖ......МАКСИМАЛЬНО ДОПУСТИМЫЙ – РУД......NTO
- SPEED BRAKE.....ПРОВЕРИТЬ RET

Манёвр выполнять до прекращения сигнализации, после чего выровнять самолёт.

Примечание:

Если в момент срабатывания аварийных сигнализаций "TERRAIN AHEAD PULL UP" и "AVOID TERRAIN" самолёт находится в посадочной конфигурации (FLAPS 3 или FLAPS FULL, шасси выпущены) рекомендуется выполнить процедуру по уборке механизации и шасси, аналогичную процедуре при уходе на 2-ой круг как с двумя, так и с одним работающим двигателем.

Продолжение на следующей странице

4.34

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

петной эксплуатации

НАВИГАЦИОННОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

Продолжение ■ «TERRAIN TERRAIN» или «TOO LOW TERRAIN»: Предупреждающее речевое сообщение: TERRAIN TERRAIN или TOO LOW TERRAIN (ЗЕМЛЯ, ЗЕМЛЯ или НИЗКО ЗЕМЛЯ). На кнопке-табло TAWS TEST светится надпись TAWS. Опасная скорость сближения с земной поверхностью – ТРАЕКТОРИЮ ПОЛЕТАОТРЕГУЛИРОВАТЬ или – ПРОЦЕДУРУ УХОДА НА ВТОРОЙ КРУГ НАЧАТЬ ■ «SINK RATE» или «DON'T SINK»: Предупреждающее речевое сообщение: SINK RATE или DON'T SINK (ОПАСНОЕ СНИЖЕНИЕ или НЕ СНИЖАЙСЯ). Недопустимая вертикальная скорость снижения или снижение (потеря высоты) после взлета или ухода на второй круг ОТРЕГУЛИРОВАТЬ ТАНГАЖ И РЕЖИМ РАБОТЫ ДВИГАТЕЛЯ, ТАК ЧТОБЫ ПРЕДУПРЕЖДЕНИЕ ПРЕКРАТИЛОСЬ. ■ «TOO LOW GEAR» или «TOO LOW FLAPS»: Предупреждающее речевое сообщение: TOO LOW GEAR или TOO LOW FLAPS (НИЗКО ШАССИ или НИЗКО ЗАКРЫЛКИ). Приближение к земле не в посадочной конфигурации КОНФИГУРАЦИЮ САМОЛЕТА
 ПРОВЕРИТЬ И ИЗМЕНИТЬ ипи – УХОД НА ВТОРОЙ КРУГ ВЫПОЛНИТЬ. ■ «GLIDE SLOPE»: Предупреждающее речевое сообщение: GLIDE SLOPE (ГЛИССАДА). Недопустимое отклонение вниз от линии глиссады – ПОЛЕТ ПО ГЛИССАДЕ ВОССТАНОВИТЬ • при заходе на посадку по неточным системам или при полете ниже глиссады

– G/S MODE НА ПУЛЬТЕ TAWS OFF



A-00

4.35

1

КИСЛОРОДНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

4.35 КИСЛОРОДНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ	
OXY AUTO OXY PASS FAULT	3
OXY NO OXY FOR CREW	3
OXY OXY EMERG RESERVE	3

4.35

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

КИСЛОРОДНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

Эта страница преднамеренно оставлена пустой



летной эксплуатации

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

КИСЛОРОЛНОЕ ОБОРУЛОВАНИЕ

A-00 4.35

3

OXY NO OXY FOR CREW

Нет кислорода для экипажа

■ при отсутствии разгерметизации или задымления:

- СОСТОЯНИЕ КИСЛОРОДНОЙ СИСТЕМЫ......ПРОВЕРИТЬ
- ПОДАЧУ КИСЛОРОДА К КИСЛОРОДНЫМ МАСКАМ......ПРО
 - при отсутствии подачи кислорода к кислородным маскам:
 - СНИЖЕНИЕ ДО FL 100 / MEA.....ВЫПОЛНИТЬ

OXY AUTO OXY PASS FAULT

Отказ кислородного оборудования для пассажиров

■ В УСЛОВИЯХ РАЗГЕРМЕТИЗАЦИИ:

- KHOПKY PASS OXY.....НАЖАТЬ
- ЭКСТРЕННОЕ СНИЖЕНИЕ до FL 100/ МЕА......ВЫПОЛНИТЬ

OXY OXY EMERG RESERVE

Аварийный остаток кислорода - p< 690 psi

■ при отсутствии разгерметизации или задымления:

- ЗАПАС КИСЛОРОДА...... ПРОВЕРИТЬ
- при давлении кислорода в баллоне менее 690 PSI или отсутствии индикации цифрового значения давления кислорода в баллоне
 - СНИЖЕНИЕ ДО FL 100 / MEA.....ВЫПОЛНИТЬ

4 4.35

A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B Руководство по

летной эксплуатации

КИСЛОРОДНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

Эта страница преднамеренно оставлена пустой

СУХОЙ RRJ-95В Руководство по летной эксплуатации

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

A-00

4.36

ПНЕВМАТИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

4.36 ПНЕВМАТИЧЕСКАЯ СИСТЕМА	
AIR APU BLEED LEAK	3
AIR APU DET LEAK FAULT	
AIR L (R) BLEED LEAK	3
AIR L (R) DET LEAK FAULT	
AIR L (R) ENG BLEED LO PR	
AIR L (R) X-BLEED CLOSED	
AIR X-BLEED NOT CLOSED	

4.36

аварийные и особые процедуры

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

ПНЕВМАТИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

Эта страница преднамеренно оставлена пустой



ПНЕВМАТИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

A-00 4.36

3

AIR L	(R)	ENG	BLEED	LOPR
-------	-----	------------	--------------	-------------

Низкое давление лев. (прав.) BAS

- ТЯГУ ДВИГАТЕЛЯ L(R) ПО ВОЗМОЖНОСТИ..УВЕЛИЧИТЬ
- если сообщение не пропало:
 - KHOПKA-ТАБЛО L (R) AIR......OFF
 - СНИЖЕНИЕ ДО FL250.....ВЫПОЛНИТЬ

AIR L (R) BLEED LEAK

Утечка лев. (прав.) BAS

- ABTOMATUYECKOE ЗАКРЫТИЕ L(R) AIRПРОВЕРИТЬ
 - СНИЖЕНИЕ ДО FL250......ВЫПОЛНИТЬ

Избегать условий обледенения

AIR X-BLEED NOT CLOSED

Оба клапана CBV не закрыты

<u>Примечание:</u> Сообщение выводится совместно с сообщением AIR R AIR FAULT.

- R AIR.....OFF

СНИЖЕНИЕ ДО FL250.....ВЫПОЛНИТЬ

AIR L (R) X-BLEED CLOSED

Левый (правый) CBV закрыт

ВЫЛЕТ ЗАПРЕЩЕН

Примечание: Сообщение выводится только на земле.

AIR APII RI FFD I FAK

Утечка отбора APU

– APU BLEED НА ПУЛЬТЕ AIR.....OFF

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

4.36

ПНЕВМАТИЧЕСКАЯ СИСТЕМА

AIR L (R) DET LEAK FAULT

Отказ системы обнаружения утечки в линии левого (правого) двигателя ВЫЛЕТ ЗАПРЕЩЕН

Примечание: Обнаруживается только на земле до запуска двигателей

AIR APU DET LEAK FAULT

Отказ системы обнаружения утечки в линии отбора от APU ВЫЛЕТ ЗАПРЕЩЕН

Примечание: Обнаруживается только на земле до запуска двигателей и АРИ



A-00

ВСПОМОГАТЕЛЬНАЯ СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

4.49

4.49 BC	ПОМОГАТЕЛ	ьная с	иловая	І УСТАН(JBKA	
AP	U ABNORMAL					

APU ABNORMAL	3
APU AUTO SHUTDOWN	
APU DOOR NOT CLSD	3
APU OVERSPEED	3

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

ВСПОМОГАТЕЛЬНАЯ СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

Эта страница преднамеренно оставлена пустой



A-00

3

вспомогательная силовая установка

APU OVERSPEED

Произошёл автоматический защитный останов APU при скорости вращения более 106%

- KHOПКУ-ТАБЛО APU MASTER SW......НАЖАТЬ
- (НАДПИСЬ ON НА КНОПКЕ-ТАБЛО APU MASTER SW HE СВЕТИТСЯ)

APU ABNORMAL

APU работает с отклонениями параметров от нормы до достижения превышения ограничений, приводящих к выключению.

- KHOПКУ-ТАБЛО APU START/STOP......НАЖАТЬ Надпись ON на кнопке-табло START/STOP гаснет.
- KHOПКУ-ТАБЛО APU MASTER SW......HAЖАТЬ (Надпись ON на кнопке-табло APU MASTER SW не светится)

APU DOOR NOT CLSD

Створка не закрылась после выключения АРИ.

- КНОПКУ-ТАБЛО APU MASTER SW......НАЖАТЬ (надпись ON на кнопке-табло APU MASTER SW светится)
- ОБОРОТЫ АВТОРОТАЦИИ APUКОНТРОЛИРОВАТЬ (*HE БОЛЕЕ 4%*)

Примечание: 1.При увеличении скорости контроль повторить

- 2. Расход топлива на крейсерском режиме полета из-за открытой створки APU увеличивается на 1.5%
- 3. Если обороты авторотации превысили 4 % -произвести запись в бортжурнал

APU AUTO SHUTDOWN

Любое автоматическое выключение APU, включая аварийное выключение.

A-00

4.49

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95B

Руководство по
летной эксплуатации

ВСПОМОГАТЕЛЬНАЯ СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

Эта страница преднамеренно оставлена пустой

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

A-00

•

двери, люки, створки

I.52 ДВ	ЕРИ, ЛЮКИ, СТВОРКИ	
DO	ORS AFT CARGO NOT CLSD	5
DO	ORS AFT PASS NOT CLSD	3
DO	ORS AFT S RV NOT CLSD	4
DO	ORS AVIONICS NOT CLSD	6
DO	ORS FWD CARGO NOT CLSD	4
DO	ORS FWD HATCH NOT CLSD	5
DO	ORS FWD PASS NOT CLSD	3
DO	ORS FWD SERV NOT CLSD	4
DO	ORS L HATCH NOT CLSD	5
DO	ORS R HATCH NOT CLSD	6
DO	ORS SLIDE NOT ARMED	3

4.52

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

ДВЕРИ, ЛЮКИ, СТВОРКИ

Эта страница преднамеренно оставлена пустой



ДВЕРИ, ЛЮКИ, СТВОРКИ

A-00 4.52

DOORS SLIDE NOT ARMED

Трап не взведен

РУЧКУ СЕЛЕКТОРА АВАРИЙНОГО ТРАПА......ARMED

Передняя входная дверь не закрыта

Кабинный экипаж может проконтролировать состояние дверей по визуальным индикаторам.

в полете

высота в кабине в норме:

ДЕЙСТВИЯ НЕ ТРЕБУЮТСЯ.

при ненормальном изменении высоты и/или вертикальной скорости в кабине

МАКС. ЭШЕЛОН ПОЛЕТАFL 100/МЕА

DOORS AFT PASS NOT CLSD

Задняя входная дверь не закрыта

Кабинный экипаж в пассажирском салоне может проконтролировать состояние дверей по визуальным индикаторам.

в полете

высота в кабине в норме:

ДЕЙСТВИЯ НЕ ТРЕБУЮТСЯ.

при ненормальном изменении высоты и/или вертикальной скорости в кабине

МАКС. ЭШЕЛОН ПОЛЕТАFL 100/МЕА

4.52 HDEDM HOWN C

RRJ-95B

летной эксплуатации

ДВЕРИ, ЛЮКИ, СТВОРКИ

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕЛУРЫ

DOORS FWD SERV NOT CLSD

Передняя служебная дверь не закрыта

Кабинный экипаж может проконтролировать состояние дверей по визуальным индикаторам.

в полете

высота в кабине в норме:

ДЕЙСТВИЯ НЕ ТРЕБУЮТСЯ.

при ненормальном изменении высоты и/или вертикальной скорости в кабине

МАКС. ЭШЕЛОН ПОЛЕТА......FL 100/МЕА

DOORS AFT STRV NOT CLSD

Задняя служебная дверь не закрыта

Кабинный экипаж в пассажирском салоне может проконтролировать состояние дверей по визуальным индикаторам.

в полете

высота в кабине в норме:

ДЕЙСТВИЯ НЕ ТРЕБУЮТСЯ.

при ненормальном изменении высоты и/или вертикальной скорости в кабине

МАКС. ЭШЕЛОН ПОЛЕТА......FL 100/МЕА

DOORS FWD CARGO NOT CLSD

Передняя грузовая дверь не закрыта

в полете

высота в кабине в норме:

ДЕЙСТВИЯ НЕ ТРЕБУЮТСЯ.

при ненормальном изменении высоты и/или вертикальной скорости в кабине

МАКС. ЭШЕЛОН ПОЛЕТАFL 100/МЕА



ДВЕРИ, ЛЮКИ, СТВОРКИ

A-00

5

DOORS AFT CARGO NOT CLSD

Задняя грузовая дверь не закрыта

в полете

высота в кабине в норме:

ДЕЙСТВИЯ НЕ ТРЕБУЮТСЯ.

при ненормальном изменении высоты и/или вертикальной скорости в кабине МАКС. ЭШЕЛОН ПОЛЕТА......FL 100/МЕА

DOORS FWD HATCH NOT CLSD

Люк переднего техотсека не закрыт

в полете

высота в кабине в норме:

ДЕЙСТВИЯ НЕ ТРЕБУЮТСЯ.

DOORS L HATCH NOT CLSD

Люк левого техотсека не закрыт

в полете

высота в кабине в норме:

ДЕЙСТВИЯ НЕ ТРЕБУЮТСЯ.

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

CYXON

PARAMETER

RRJ-95B

Pykobojctbo no

летной эксплуатации

4.52

ДВЕРИ, ЛЮКИ, СТВОРКИ

DOORS R HATCH NOT CLSD

Люк правого техотсека не закрыт

в полете

высота в кабине в норме:

ДЕЙСТВИЯ НЕ ТРЕБУЮТСЯ.

при ненормальном изменении высоты и/или вертикальной скорости в кабине

МАКС. ЭШЕЛОН ПОЛЕТА......FL 100/МЕА

DOORS AVIONICS NOT CLSD

Люк отсека авионики не закрыт

в полете

высота в кабине в норме:

ДЕЙСТВИЯ НЕ ТРЕБУЮТСЯ.

при ненормальном изменении высоты и/или вертикальной скорости в кабине

МАКС. ЭШЕЛОН ПОЛЕТА......FL 100/МЕА

A-00

4.70

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

4.70 СИЛОВАЯ УСТАНОВКА	
ENG DUAL FAILURE	10
ENG FLEX TEMP OUT OF RNG	
ENG L(R) ALTERNATE MODE	
ENG L(R) BLEED STATUS FAULT	9
ENG L(R) COMP CTRL FAULT	26
ENG L(R) DECU FAULT	
ENG L(R) DECU HI TEMP	
ENG L(R) EGT OVERLIMIT	
ENG L(R) EIU FAULT	
ENG L(R) EOSU HI TEMP	25
ENG L(R) FADEC SYS FAULT	26
ENG L(R) FAIL	13
ENG L(R) FLAME OUT	24
ENG L(R) FRV NOT CLSD	
ENG L(R) FRV NOT OPEN	25
ENG L(R) FUEL CTRL FAULT	7
ENG L(R) FUEL VLV NOT CLSD	
ENG L(R) FUEL VLV NOT OPEN	6
ENG L(R) HI N1 / N2 / EGT	
ENG L(R) HI VIB	19
ENG L(R) IMPENDING STALL	15
ENG L(R) LOW THRUST	
ENG L(R) MAX TIME LIMIT	
ENG L(R) N1 / N2 OVERLIMIT	
ENG L(R) OIL HI TEMP	3
ENG L(R) OIL LO LVL	
ENG L(R) OIL LO PR	
ENG L(R) OIL TEMP OVERLIMIT	
ENG L(R) OVER THR PROT FAULT	5
ENG L(R) OVER THRUST	
ENG L(R) OVSPD PROT FAULT	4
ENG L(R) OVSPD	4
ENG L(R) REV FAULT	
ENG L(R) REV PRESSURIZED	24
ENG L(R) REV UNLOCKED	8
ENG L(R) SENSOR FAULT	
ENG L(R) STALL	
ENG L(R) START FAULT NO IGN	
ENG L(R) START FAULT	21
ENG L(R) START STALL	23
ENG L(R) START VLV NOT CLSD	5
ENG L(R) START VLV NOT OPEN	
ENG L(R) STOP TCM MODE	14
ENG L(R) T/O TIME LIMIT	23
ENG L(R) THR LEVER FAULT	
ENG L(R) VIB DET FAULT	
ENG L+R FUEL FILTER CLOG	ს

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ



СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

ЗАПУСК ДВИГАТЕЛЯ В ПОЛЕТЕ	28
ПРОЦЕДУРА ПОСЛЕ ВЫКЛЮЧЕНИЯ ДВИГАТЕЛЯ В ПОЛЁТЕ	27



A-00

4.70

7

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

ДВИГАТЕЛЯ В ПОЛЁТЕ»ВЫПОЛНИТ				
ENG L(R)	OIL HI TEMP			
Левый (правый) двигатель высокая тем	пература масла.			
-THR LEVER L(R) (ЕСЛИ ПОЗВОЛЯЮТ УСЛОВИЯ ПОЛЁТА)	УМЕНЬШИТЬ РЕЖИМ РАБОТЫ			
– ТЕМПЕРАТУРУ МАСЛА	КОНТРОЛИРОВАТЬ			
●Если температура масла не уменьш — GEN L(R)	лается OFF			

ENG L(R) OIL LO PR	
Левый (правый) двигатель низкое давление масла.	
– ДАВЛЕНИЕ МАСЛА	ПРОВЕРИТЬ
● Если давление < 13 PSI:	
– AP (ЕСЛИ ВКЛЮЧЁН)	ОТКЛ
- THR LEVER L(R)	IDLE
- ENG MASTER L(R)	OFF
– ПРОЦЕДУРУ «ПОСЛЕ ВЫКЛЮЧЕНИЯ	
ДВИГАТЕЛЯ В ПОЛЁТЕ»	ВЫПОЛНИТЬ

A-00

аварийные и особые процедуры

RRJ-95B

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

Руководство по петной эксплуатации

ENG L(R) OIL LO LVL

Левый (правый) двигатель низкий уровень масла.

– ДАВЛЕНИЕ И ТЕМПЕРАТУРУ МАСЛА.....КОНТРОЛИРОВАТЬ

ENG L(R) OVSPD

Левый (правый) двигатель превышение оборотов N1 или N2.

Произошло автоматическое выключение двигателя. N2<62,5%

На влёте или при уходе на 2 круг

 – ABTOMATИЧЕСКОЕ ВКЛЮЧЕНИЕ РЕЖИМА МАХ (РАБОТАЮЩЕГО

двигателя).....КОНТРОЛИРОВАТЬ / ВКЛЮЧИТЬ

На индикаторе режима работы двигателя появляется зелёная надпись МАХ

Отключение и повторное включение режима MAX работающего двигателя в случае его автоматического включения производить кнопкой-табло ENG APR.

В полёте на H>400ft

- AP (ЕСЛИ ВКЛЮЧЁН).....ОТКЛ
- THR LEVER L(R).....IDLE
- ENG MASTER L(R).....OFF
- ПРОЦЕДУРУ «ПОСЛЕ ВЫКЛЮЧЕНИЯ ДВИГАТЕЛЯ В ПОЛЁТЕ»ВЫПОЛНИТЬ

ENG L(R) OVSPD PROT FAULT

Левый (правый) двигатель отказ защиты от превышения оборотов.

При запуске на земле

- ЗАПУСК.....ПРЕКРАТИТЬ
- ПОВТОРНЫЙ ЗАПУСК......ВЫПОЛНИТЬ
- Если сообщение появляется при повторном запуске; ВЫЛЕТ ЗАПРЕЩЁН

В полёте

Уведомление экипажу

ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ



A-00

5

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

ENG L(R) OVER THR PROT FAULT

4.70

LNG E(K) OVER THICFROTT AGET				
Левый (правый) двигатель отказ защиты от превышения тяги.				
При запуске на земле				
– ЗАПУСКПРЕКРАТИТЬ				
– ПОВТОРНЫЙ ЗАПУСКВЫПОЛНИТЬ				
 Если сообщение появляется при повторном запуске: 				
– СЛЕДУЮЩИЙ ЗАПУСКНЕ ВЫПОЛНЯТЬ				
В полёте				
Уведомление экипажу				
ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ				
ALTIO IBMITTE II EBI ET OTT				
ENG L(R) START VLV NOT CLSD				
Левый (правый) двигатель не закрыт клапан SAV воздушного турбостартера.				
– L+R AIROFF				
– APU BLEEDOFF				
■ В полёте				
– <u>— жислородные маски</u>				
– СНИЖЕНИЕ ДО FL100 ИЛИ МЕА (ЧТО ВЫШЕ)ВЫПОЛНИТЬ				
– КНОПКА -ТАБЛО RAM AIR (на эшелоне менее fl100)ON				
LAND ASAP ПРЕДУПРЕЖДЕНИЕ:				
<u>избегать условий обледенения</u>				
■ <u>На земле</u>				
- ENG MASTER L(R)OFF				
– ENG STARTOFF				
 При запуске от УВЗ 				
– ПОДАЧУ ВОЗДУХА ОТ УВЗОТКЛЮЧИТЬ				

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕЛУРЫ

СУХОЙ RRJ-95B Руководство по

летной эксплуатации

4.70

СИПОВАЯ УСТАНОВКА

ENG L(R) START VLV NOT OPEN
Левый (правый) двигатель не открыт клапан SAV воздушного турбостартера.
- ENG MASTER L(R)OFF
- ENG STARTOFF
В ПОЛЁТЕ

- ПРОЦЕДУРУ «ЗАПУСК ДВИГАТЕЛЯ В ПОЛЁТЕ (ОТ АВТОРОТАЦИИ)»ВЫПОЛНИТЬ

Топливные фильтры левого и правого двигателя засорены.

LAND ASAP

Левый (правый) двигатель не закрыт топливный клапан HPSOV.

Для выключения двигателя

– ENG L(R) FIRE......НАЖАТЬ

Левый (правый) двигатель не открыт топливный клапан HPSOV.

При запуске на земле

- ENG MASTER L(R)......OFF

При запуске в полете

Если FF = 0

- ENG MASTER L(R).....OFF/ 10 CEK ON

Если FF > 0

ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ

Неисправен датчик положения клапана HP SOV



СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

A-00

7

ENG L(R) DECU FAULT	
Левый (правый) двигатель отказ блока DECU.	
– AP (ЕСЛИ ВКЛЮЧЁН)	ОТКЛ
– THR LEVER L(R)	IDLE
- ENG MASTER L(R)	OFF
– ПРОЦЕДУРУ «ПОСЛЕ ВЫКЛЮЧЕНИЯ	
ДВИГАТЕЛЯ В ПОЛЁТЕ»	ВЫПОЛНИТЬ

– THR LEVER L(R).....ПЕРЕМЕЩАТЬ ПЛАВНО

• При необходимости изменения режима работы двигателя

8 -00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

4.70

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

кко-ээв Руководство по петной эксплуатации

ENG L(R) EIU FAULT

Левый (правый) двигатель отказ концентратора данных EIU. Двигатель переходит на ALTERNATE MODE.

- THR LEVER L(R).....IDLE (на время не менее2 сек)
- THR LEVER L(R).....УСТАНОВИТЬ ТРЕБУЕМЫЙ РЕЖИМ
- ОТСУТСТВИЕ ОДНОГО РЕВЕРСА НА ПОСАДКЕ... УЧИТЫВАТЬ

ENG L(R) THR LEVER FAULT

Левый (правый) двигатель отказ рычага управления.

- Если неисправный двигатель перешел на режим IDLE :
 - THR LEVER L(R).....IDLE
 - -ПЛАН ПОЛЁТА.....ИЗМЕНИТЬ (ПРИ НЕОБХОДИМОСТИ)

Использовать данные для полёта с одним работающим двигателем

• Если

Режим работы двигателя не уменьшается или РУД не двигается (заклинен) и при этом повышенный режим работы двигателя не позволяет обеспечить требуемые параметры полёта

или

На H<1500фт появляется сообщение «ENG L(R) T/O TIME LIMIT» или «ENG L(R) MAX TIME LIMIT)»:

- AP *(ЕСЛИ ВКЛЮЧЁН)*.....ОТКЛ
- ENG MASTER L(R).....OFF
- ПРОЦЕДУРУ «ПОСЛЕ ВЫКЛЮЧЕНИЯ ДВИГАТЕЛЯ В ПОЛЁТЕ»ВЫПОЛНИТЬ

ENG L(R) REV UNLOCKED

Левый (правый) двигатель реверс не заблокирован.

Omказ L(R) реверса

ОТСУТСТВИЕ ОДНОГО РЕВЕРСА НА ПОСАДКЕ... УЧИТЫВАТЬ



СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

A-00

9

ENG L(R) REV FAULT	
Левый (правый) двигатель отказ реверса.	
Отказ L(R) реверса ОТСУТСТВИЕ ОДНОГО РЕВЕРСА НА ПОСАДКЕ УЧИТЫВАТЬ	
• Если сообщение «ENG L(R) REV FAULT» появилось на пробеге, после перевода THR LEVER L(R) в положение IDLE:	
- FNG MASTER L(R) OFF	

ENG L(R) BLEED STATUS FAULT

Левый (правый) двигатель не имеет информации по конфигурации СКВ.

Примечание: Возможно увеличение режима работы двигателя.

В ПОЛЕТЕ ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ

ENG L(R) VIB DET FAULT

Отказ системы контроля вибрации.

- При тактильном ощущении вибрации:
 - THR LEVER L(R).....И3МЕНИТЬ РЕЖИМ ДЛЯ УМЕНЬШЕНИЯ ВИБРАЦИИ

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

4.70 СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

Руководство по летной эксплуатации

	ENG DUA	L FAILU	RE		
Отказ двух двигателей					
- THR LEVERS L+R					IDLE
- ENG MASTERS L+R					OFF
– RAT	ПРОВЕ	РИТЬ ВЫГ	ТУСК И Г	одключ	IEHNE
Проверить автоматичес DOWN и ON на кнопке-та RAT вручную.	кий выпуск и г бло RAT GEN,	подключение при необход	RAT по свеч Јимости про	ению надпис дублироваті	сей ь выпуск
– MHEMPKAДP«HYD	»			КОН	ГРОЛЬ
Проверить включение EL	ЕС2А и отклк	учение ELEC	2B		
<u>ПРЕДУПРЕЖДЕНИЕ</u> НА ВЫСОТЕ ВЫШЕ 200 ОБЕСПЕЧИВАЕТСЯ	00FT И ABTO	РОТАЦИИ :	<16% НАДЁ	ЁЖНЫЙ ЗАГ	ТУСК НЕ
– КНОПКА-ТАБЛО WI	NDOW PR	ОВ			MAN
– ПОЛЕТВ НАП	РАВЛЕНИ	и предп	ОЛАГАЕ	мой пос	САДКИ
 РF начинать маневрир 	ование сразу	после появле	ния сообще	ния	
• Учитывать рельеф и в	безопасные вы	ысоты			
 Дистанция планирова веса и скорости. 	ния при сниже	ении на 1000 г	ft в зависимо	ости от полё	оѕонтё
Полетный вес, кг	28000	32000	36000	40000	
	Дистанция	, nm/1000ft		•	
GREEN DOT	2.3	2.4	2.5	2.5	
280 KIAS	1.6	1.8	2.0	2.1	
– ПУЛЬТ RMP					OFF
– ДЛЯ ВВОДА ДАННЬ	JX B				
VHF1/HF1/ATC1			.исполі	-30ВАТЬ	FMS
Если радиосвязь со служб передавать аварийное со VHF1, или на частоте 21	общение на ч	acmome 121,	5 MHZ, испол	пьзуя радиос	танцию
Продо	лжение на с	следующей	странице		



процедуры А-00

4.70

11

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

Продолжение	
• Если запуск APU возможен	
_FL<370, APU	ЗАПУСТИТЬ
<u>ПРЕДУПРЕЖДЕНИЕ</u>	
1,РАЗРЕШАЕТСЯ ТОЛЬКО ОДНА ПОЫТКА ЗАПУСК	
– ГЕНЕРАТОР APU ПРОВЕРІ Надпись ОN на кнопке-табло APU GEN светится зеле	• •
– RAT GEN	
— КАТ ЭЕП	
– MHEMOKAДР «HYD» HA EWD	
— IVII IEIVIONAДЕ «ТТТД» ПА EVVD Проверить включение ELEC1 и ELEC2B	KOITIFOJIB
• FL<200, скорость > 280kt (в области гарантиров авторотации)	анного запуска от
- ENG START	IGN/ON
- ENG MASTERS L+ R	ON
– ЗАПУСК ДВИГАТЕЛЕЙ	КОНТРОЛИРОВАТЬ
• Если нет увеличения EGT в течении 30 секун,	д:
– ENG MASTER (ЗАПУСКАЕМОГО ДВИГАТЕЛЯ)	OFF/ 10 CEK ON
 После запуска ENG L(R) и подключения его г генератор APU не подключен): 	енератора (если
– RAT GEN	НАЖАТЬ
Проверить отключение RAT по погасанию надпис GEN	и ON на кнопке-табло RAT
– P. «HYD»	КОНТРОЛЬ
Проверить включение ELEC3 (ELEC1) и ELEC2B	
● H<14000 ft , если APU работает	
– СКОРОСТЬ	GREEN DOT
– ПРОЦЕДУРУ «ЗАПУСК ДВИГАТЕЛЯ	
в полёте (от ари)»	ВЫПОЛНИТЬ
Продолжение на следующей стр	ранице

A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

кку-у5В Руководство по летной эксплуатации

Продолжение • FL=100, ЕСЛИ ДВИГАТЕЛЬ ЗАПУСТИТЬ НЕ УДАЛОСЬ — ПОДГОТОВКУ К ВЫНУЖДЕННОЙ ПОСАДКЕНАЧАТЬ
– ПОДГОТОВКУ К ВЫНУЖДЕННОЙ ПОСАДКЕНАЧАТЬ
– ДАВЛЕНИЕ <u>QNH</u> (<i>на высоте grid more или на минимальной безопасной высоте</i>)УСТАНОВИТЬ
● При 5000 ft AGL над предполагаемым местом посадки
• При принятии решения о вынужденной посадке на воду:
ПРОЦЕДУРУ «ПОСАДКА НА ВОДУ»ВЫПОЛНИТЬ
 При принятии решения о вынужденной посадке на аэродром/площадку:
– FLAPSFLAPS 2
– LANDING GEARВЫПУСТИТЬ АВАРИЙНО
– СКОРОСТЬ ЗАХОДА НА ПОСАДКУ155KT
– ELEC 2BON
■ Перед выравниванием:
– КОМАНДУ В САЛОН «ПРИГОТОВИТЬСЯ К ПОСАДКЕ» ОТДАТЬ
- ENG MASTERS (L+R)OFF
– КНОПКИ ENG FIRE (L+R) И APU FIREPUSH
■ <u>После посадки:</u>
– PARK/ALTN BRAKEПРИМЕНИТЬ
– KHOΠKU AGENT 1 (L+R), APU
(ПРИ НЕОБХОДИМОСТИ)
– ЭВАКУАЦИЮ (при необходимости)НАЧАТЬ
– BAT 1,2,3,4 (ПЕРЕД ПОКИДАНИЕМ САМОЛЁТА)OFF



A-00

4.70

13

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

ENG L(R) FAIL	
Левый (правый) двигатель отказ.	
При самовыключении двигателя быстро уменьшаются FF, EGT , N1, N2	<62,5%
– AP (ЕСЛИ ВКЛЮЧЁН)	ОТКЛ
– THR LEVER L(R)	IDLE
– ENG MASTER L(R)	OFF
- ENG START	IGN/ON
ПРОЦЕДУРУ «ПОСЛЕ ВЫКЛЮЧЕНИЯ ДВИГАТЕЛЯ В ПОЛЁТЕ»ВЫ	ыполнить

ENG L(R) LOW THRUST

Левый (правый) двигатель низкая тяга.

На взлёте после V1 или при уходе на 2 круг:

– THR LEVER L(R)......УСТАНОВИТЬ РЕЖИМ МАХ На индикаторе режима работы двигателя появляется зелёная надпись МАХ

A-00 4.70

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕЛУРЫ

RRJ-95B Руководство по

петной эксплуатации

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

ENG L(R) OVER THRUST

Левый (правый) двигатель превышение по тяге

- THR LEVER L(R).....УМЕНЬШИТЬ РЕЖИМ ДО ИСЧЕЗНОВЕНИЯ СООБШЕНИЯ «ENG L(R) OVER THRUST»
 - Если повышенный режим работы двигателя не позволяет обеспечить требуемые параметры полёта:
 - AP (ЕСЛИ ВКЛЮЧЁН).....ОТКЛ
 - ENG MASTER L(R).....OFF

Левый (правый) двигатель остановлен автоматически функцией ТСМ на земле. N2<62,5%

- THR LEVER L(R).....IDLE
- ENG MASTER L(R).....OFF



A-00

4.70

15

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

ENG L(R) IMPENDING STALL
Левый (правый) двигатель предпомпажные явления.
– ENG L(R) THR LEVERIDLE
– ENG L(R) ПАРАМЕТРЫ N1, N2, EGT, VIBПРОВЕРИТЬ
• Если параметры в норме:
– WING A-ICEON
– ENG L(R) A-ICEON
– THR LEVER L(R)МЕДЛЕННО УВЕЛИЧИТЬ РЕЖИМ
● Если сообщение «ENG L(R) IMPENDING STALL» появляется вновь:
– THR LEVER L(R)УМЕНЬШИТЬ
РЕЖИМ ДО ИСЧЕЗНОВЕНИЯ СООБЩЕНИЯ «ENG L(R) IMPENDING STALL»
Допускается работа двигателя на режиме менее режима начала помпажа.
• Если сообщение «ENG L(R) IMPENDING STALL» не появляется вновь:
– THR LEVER L(R)УСТАНОВИТЬ ТРЕБУЕМЫЙ РЕЖИМ
– WING A-ICEКАК ТРЕБУЕТСЯ
– ENG L(R) A-ICEКАК ТРЕБУЕТСЯ

A-00

аварийные и особые процедуры

RRJ-95B

летной эксплуатации

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

ENG L(R) STALL
Помпаж левого (правого) двигателя, N2<62,5%
– THR LEVER L(R)IDLE
● если N2<50%
- ENG MASTER L(R)OFF
– ПРОЦЕДУРУ «ПОСЛЕ ВЫКЛЮЧЕНИЯ ДВИГАТЕЛЯ В ПОЛЁТЕ»ВЫПОЛНИТЬ
если N2≥ 50% и другие параметры в нормеСЧИТАТЬ СИГНАЛИЗАЦИЮ ЛОЖНОЙ

ENG L(R) HI N1 / N2 / EGT

Левый (правый) двигатель N1(N2),(EGT) выше нормы.

Предупреждение экипажу о приближении к предельным N1 (N2) ,(EGT)

- THR LEVER L(R)......УМЕНЬШИТЬ РЕЖИМ ДО ПРОПАДАНИЯ COOБЩЕНИЯ «ENG L(R) HI N1 / N2 / EGT»



A-00

4.70

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

летной эксплуатации

ENG L(R) N1 / N2 OVERLIMIT
Левый (правый) двигатель N1(N2) выше предельного уровня 105% (110%)
● Если N1(N2) достигли предельного значения 105% (110%):
– THR LEVER L(R)IDLE
● Если сообщение «ENG L(R) N1 / N2 OVERLIMIT» не пропало:
– AP <i>(ЕСЛИ ВКЛЮЧЁН</i>)ОТКЛ
– ENG MASTER L(R)OFF
– ПРОЦЕДУРУ «ПОСЛЕ ВЫКЛЮЧЕНИЯ ДВИГАТЕЛЯ В
ПОЛЁТЕ»ВЫПОЛНИТЬ
● Если сообщение «ENG L(R) N1 / N2 OVERLIMIT» пропало
– THR LEVER L(R)УСТАНОВИТЬ ТРЕБУЕМЫЙ РЕЖИМ (не допускать достижения предельных N1 (N2))

A-00

4.70

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

петной эксплуатации

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

ENG L(R) EGT OVERLIMIT

Температура выхлопных газов выше предельного уровня.

ПРИ ЗАПУСКЕ ДВИГАТЕЛЯ

- На земле
- ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ

Cucmeмa FADEC переводит двигатель в режим холодной прокрутки и появляется сообщение «ENG L(R) START FAULT»

- В полёте
- Если ЕGT достигла предельного значения 830°C:
 - ENG MASTER L(R).....OFF
 - EGT, N2, FF......КОНТРОЛИРОВАТЬ
 - ЗАПУСК (*не ранее, чем чере*з зо сек)ВЫПОЛНИТЬ

ПРИ РАБОТАЮЩЕМ ДВИГАТЕЛЕ

- Если ЕGT достигла предельного значения (972°C) :
 - THR LEVER L(R)IDLE
 - Если сообщение «ENG L(R) EGT OVERLIMIT» не пропало:
 - AP (ЕСЛИ ВКЛЮЧЁН).....ОТКЛ
 - ENG MASTER L(R).....OFF
 - ПРОЦЕДУРУ «ПОСЛЕ ВЫКЛЮЧЕНИЯ ДВИГАТЕЛЯ В ПОЛЁТЕ»ВЫПОЛНИТЬ
 - Если сообщение «ENG L(R) EGT OVERLIMIT» пропало;
 - THR LEVER L(R).....УСТАНОВИТЬ ТРЕБУЕМЫЙ РЕЖИМ (не допускать достижения предельной едт)

ENG FLEX TEMP OUT OF RNG

Температура FLEX вне диапазона.

– ТЕМПЕРАТУРУ FLEX.....ПРОВЕРИТЬ, ВВЕСТИ КОРРЕКТНУЮ FLEX TEMP



СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

A-00

19

ENG L(K) HI VIE

Левый (правый) двигатель высокая вибрация.

Уровень вибрации больше 0.4

- •При отсутствии условий обледенения:
 - На земле
 - THR LEVER L(R).....IDLE
 - ENG MASTER L(R).....OFF
 - В полете

 - Если уровень вибрации не снижается менее 0.4 (сообщение ENG L(R) HI VIB не пропадает):
 - ПАРАМЕТРЫ N1, N2, EGT, ТЕМПЕРАТУРУ И ДАВЛЕНИЕ МАСЛА ПРОВЕРИТЬ И СРАВНИТЬ С ПАРАМЕТРАМИ ИСПРАВНОГО ДВИГАТЕЛЯ
 - Если параметры в норме и вибрация не ощущается:
 - ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ
 - Если параметры не в норме или ощущается неприемлемая вибрация:
 - AP (ЕСЛИ ВКЛЮЧЁН).....ОТКЛ
 - THR LEVER L(R)......IDLE
 - ENG MASTER L(R).....OFF
 - ПРОЦЕДУРУ «ПОСЛЕ ВЫКЛЮЧЕНИЯ ДВИГАТЕЛЯ В ПОЛЁТЕ»ВЫПОЛНИТЬ

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

Руководство по петной эксплуатации

Продолжение

•В условиях обледенения:

4.70

■ На земле

- THR LEVER L(R)......ПЛАВНО УВЕЛИЧИТЬ РЕЖИМ ДО ОБОРОТОВ N1=70% НА 20 СЕК Возможно кратковременное увеличение вибрации до 1,0
- ПОСЛЕ СНИЖЕНИЯ УРОВНЯ ВИБРАЦИИ МЕНЕЕ 0,4 ...УСТАНОВИТЬ ТРЕБУЕМЫЙ РЕЖИМ РАБОТЫ ДВИГАТЕЛЯ
- Если уровень вибрации не снижается менее 0.4 (сообщение «ENG L(R) HI VIB» не пропадает):
 - THR LEVER L(R).....IDLE
 - ENG MASTER L(R).....OFF

■ В полёте

- THR LEVER L(R)...... УСТАНОВИТЬ НА УПОР ТО/GA Возможно кратковременное увеличение вибрации до 1,0
- ПОСЛЕ СНИЖЕНИЯ УРОВНЯ ВИБРАЦИИ МЕНЕЕ 0,4.....УСТАНОВИТЬ ТРЕБУЕМЫЙ РЕЖИМ РАБОТЫ ДВИГАТЕЛЯ
- Если уровень вибрации не снижается менее 0.4:
 - ВЫПОЛНИТЬ ДЕЙСТВИЯ ПО СООБЩЕНИЮ «ENG L(R) HI VIB» ПРИ ОТСУТСТВИИ УСЛОВИЙ ОБЛЕДЕНЕНИЯ В



A-00

4.70

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

ENG L(R) START FAULT	
Отказ левого (правого) двигателя на запуске	
Система FADEC прерывает запуск на земле и переводит дви прокрутки	гатель в режим холодной
- ENG MASTER L(R) (ЧЕРЕЗ 30 СЕК ПОСЛЕ ПОЯВЛЕН	RNI
СООБЩЕНИЯ)	OFF
– L(R) MAN	ПРОВЕРИТЬ/OFF
– ЗАПУСК <i>(не ранее, чем через 10 сек)</i>	ВЫПОЛНИТЬ
• Если сообщение появляется при повторном запус	ке:
– СЛЕДУЮЩИЙ ЗАПУСК	НЕ ВЫПОЛНЯТЬ

A-00 4.70

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕЛУРЫ

СУХОЙ RRJ-95B Руководство по

летной эксплуатации

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

Левый (правый) двигатель отсутствие воспламенения

На земле

■ При автоматическом запуске

ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ

Система FADEC переводит двигатель в режим холодной прокрутки на 30сек, после чего запуск продолжается с двумя работающими свечами. При успешном запуске сообщение исчезает, при отсутствии воспламенения появляется сообщение ENG L(R) START FAULT

OFF
CRANK
OFF
OFF
НЕ ВЫПОЛНЯТЬ
OFF
ПРОВЕРИТЬ/OFF
ВЫПОЛНИТЬ



СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

A-00

23

ENG L(R) START STALL

Помпаж левого (правого) двигателя в процессе запуска.

Система FADEC пытается восстановить нормальную работу двигателя

На земле

На земле при сохранении помпажа система FADEC переводит двигатель в режим холодной прокрутки и появляется сообщение «ENG L(R) START FAULT»

ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ

В полёте

Ситуация может привести к зависанию оборотов или превышению EGT

EGT, N2.....КОНТРОЛИРОВАТЬ

ENG L(R) T/O TIME LIMIT

Превышено ограничение по времени работы на взлетном режиме

- Если позволяют условия полета:
- РЕЖИМ РАБОТЫ ДВИГАТЕЛЯ.....УМЕНЬШИТЬ ДО ИСЧЕЗНОВЕНИЯ СООБЩЕНИЯ «ENG L(R) T/O TIME LIMIT»
 - Если на H< 1500ft уменьшить режим работы не удаётся:
 - AP (ЕСЛИ ВКЛЮЧЁН).....ОТКЛ
 - THR LEVER L(R).....IDLE
 - ENG MASTER L(R).....OFF
 - ПРОЦЕДУРУ «ПОСЛЕ ВЫКЛЮЧЕНИЯ ДВИГАТЕЛЯ В ПОЛЁТЕ»ВЫПОЛНИТЬ

A-00

4.70

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

петной эксплуатации

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

ENG L((R) M	AX TIN	/E LIM	IT

Превышение времени режима МАХ.

- ENG APROFF

ENG L(R) FLAME OUT

Срыв пламени в камере сгорания.

- Если система FADEC восстановила работу двигателя: ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ
- Если работа двигателя не восстановилась и появилось сообщение «ENG L(R) FAIL» :
 - ПРОЦЕДУРУ «ПОСЛЕ ВЫКЛЮЧЕНИЯ ДВИГАТЕЛЯ В ПОЛЁТЕ»ВЫПОЛНИТЬ
 - ПРОЦЕДУРУ «ЗАПУСК ДВИГАТЕЛЯ В ПОЛЕТЕ».....ВЫПОЛНИТЬ

ENG L(R) REV PRESSURIZED

Гидросистема реверса под давлением в отсутствие команды.

Omказ L(R) реверса

ОТСУТСТВИЕ ОДНОГО РЕВЕРСА НА ПОСАДКЕ... УЧИТЫВАТЬ



СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

A-00

25

ENG L(R) FRV NOT CLSD

Левый (правый) двигатель не закрыт возвратный клапан топлива.

Уведомление экипажу

ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ

ENG L(R) FRV NOT OPEN

Левый (правый) двигатель не открыт возвратный клапан топлива.

Возможно увеличение температуры масла на пониженных режимах работы

- ТЕМПЕРАТУРУ МАСЛАКОНТРОЛИРОВАТЬ
- Если температуру масла достигла 140°C:
 - THR LEVER L(R)УВЕЛИЧИТЬ РЕЖИМ РАБОТЫ ВПЛОТЬ ДО МСТ (ЕСЛИ ПОЗВОЛЯЮТ УСЛОВИЯ ПОЛЁТА)

ENG L(R) EOSU HI TEMP

Левый (правый) двигатель высокая температура блока EOSU.

Возможен отказ блока EOSU.

ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ

ENG L(R) DECU HI TEMP

Левый (правый) двигатель высокая температура блока DECU.

Возможен отказ блока DECU

ДЕЙСТВИЙ НЕ ТРЕБУЕТСЯ

A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

летной эксплуатации

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

ENG L(R) COMP CTRL FAULT
Левый (правый) двигатель отказ механизации компрессора.
Возможен помпаж двигателя
– ATОТКЛ
– THR LEVER L(R)IDLE

ENG L(R) FADEC SYS FAULT

Левый (правый) двигатель отказ системы FADEC.

ВЫЛЕТ ЗАПРЕЩЁН

Примечание

- Сообщение **«ENG L(R) FADEC SYS FAULT»** принимать во внимание через 20 с после подключения электропитания
- Сообщение **«ENG L(R) FADEC SYS FAULT»** принимать во внимание при запуске, если оно индицируется более 5 с
- Сообщение **«ENG L(R) FADEC SYS FAULT»** принимать во внимание после выключения двигателя, если оно индицируется более 5 с



A-00

4.70

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

летной эксплуатации

ПРОЦЕДУРА ПОСЛЕ ВЫКЛЮЧЕНИЯ ДВИГАТЕЛЯ В ПОЛЁТЕ ENG STARTIGN/ON Продолженное зажигание увеличивает надёжность работы двигателя АР (при необходимости)......ПОДКЛЮЧИТЬ FUEL X-FEED......ON Кран кольцевания может быть использован для устранения дисбаланса топлива или для выработки топлива из крыльевого бака остановленного двигателя. T2CAS.....УСТАНОВИТЬ.РЕЖИМ ТА ЗАНЯТЬ ВЫСОТУ НЕ ВЫШЕ 25000 FT(7600 M) При отборе воздуха только от одного двигателя максимальная высота полёта 25000FT (7600 м) AIR (со стороны выключенного двигателя)......AUTO Надпись OFF не светится. GEN (со стороны выключенного двигателя)......AUTO Надпись FAULT-светится PEXIM «ENGINE OUT» HA CTPAHULE VNAV мсри.....АКТИВИЗИРОВАТЬ (ПРИ НЕОБХОДИМОСТИ) Если правый двигатель не работает ELEC 2B......ON

A-00

4.70

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

CYXOÑ

TRAJAJOSE CAMARITH

RRJ-95B

Pykobojctbo no

петной эксплуатации

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

ЗАПУСК ДВИГАТЕЛЯ В ПОЛЕТЕ

В полёте рекомендуется автоматический режим запуска.

При обнаружении отклонений во время запуска в полёте экипаж прерывает запуск вручную.

ВНИМАНИЕ

Запуск двигателя в полёте в условиях обледенения запрещён.

запуск от работающего двигателя

ВЫСОТА И СКОРОСТЬ......СОГЛАСНО ГРАФИКУ (ОБЛАСТЬ ПЕРЕКРЁСТПОГО ЗАПУСКА)

THR LEVER(НЕРАБОТАЮЩЕГО ДВИГАТЕЛЯ)......IDLE

ENG MASTER (НЕРАБОТАЮЩЕГО ДВИГАТЕЛЯ)OFF

ОБОРОТЫ N2(неработающего двигателя).......НЕ БОЛЕЕ 16%

ОБОРОТЫ N1 (РАБОТАЮЩЕГО ДВИГАТЕЛЯ)......НЕ МЕНЕЕ 40%

<u>ВНИМАНИЕ</u>

Если во время запуска обороты N1 работающего двигателя снизились ниже 30% - запуск прекратить.

Разрешено уменьшение оборотов N1 работающему двигателю менее 40% только после выхода запускаемого двигателя на режим малый газ

ENG START.....ПРОВЕРИТЬ - IGN/ON

ENG MASTER (НЕРАБОТАЮЩЕГО ДВИГАТЕЛЯ) НА N2 =5 %......ON N2.FUEL FLOW, EGT, N1КОНТРОЛИРОВАТЬ

ЗАКРЫТИЕ КЛАПАНА SAV

(ПО МНЕМОКАДРУ "AIR" НА N2 =55 %)КОНТРОЛИРОВАТЬ

ВЫХОД ДВИГАТЕЛЯ НА РЕЖИМ

МАЛЫЙ ГАЗКОНТРОЛИРОВАТЬ (ИНДИКАЦИЯ РЕЖИМА IDLE НА EWD МЕНЯЕТ ЦВЕТ С СИНЕГО НА ЗЕЛЁНЫЙ)



СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

ые и осовые процедурь

A-00 4.70

29

Продолжение

Продолжение		
■ После запуска двигателя		
– ENG STARTOFF		
Если позволяют условия полёта, перед установкой требуемого режима		
<u>проработать на режиме IDLE 2 мин</u> − T2CASУСТАНОВИТЬ РЕЖИМ TA\RA		
– ELEC 2B (на панели гидросистемы) ПРОВЕРИТЬ/AUTO		
– FUEL X-FEEDKAK TPEBYETCЯ		
– L (R) AIRAUTO		
(НАДПИСИ OFF, FAULT-НЕ СВЕТЯТСЯ)		
– L (R) GENAUTO		
(НАДПИСИ OFF, FAULT-НЕ СВЕТЯТСЯ)		
■ При неудавшемся запуске:		
– CKOPOCTЬУВЕЛИЧИТЬ НА 20 KT		
(НО НЕ БОЛЕЕ 280 КТ.) ИЛИ ЗАНЯТЬ МЕНЬШИЙ ЭШЕЛОН ПОЛЁТА		
ИЛИ ЗАПЯТЬ МЕПЬШИЙ ЭШЕЛОП ПОЛЕТА (ПРИ ВОЗМОЖНОСТИ)		
– ENG MASTER (ЗАПУСКАЕМОГО ДВИГАТЕЛЯ)OFF		
– ЗАПУСК <i>(не ранее, через 30 сек)</i> ПОВТОРИТЬ		
запуск двигателя от авторотации		
ВЫСОТА И СКОРОСТЬ		
THR LEVER(НЕРАБОТАЮЩЕГО ДВИГАТЕЛЯ)IDLE		
ENG MASTER(НЕРАБОТАЮЩЕГО ДВИГАТЕЛЯ)OFF		
ОБОРОТЫ АВТОРОТАЦИИ N2 НЕ МЕНЕЕ 16%		
ENG START ПРОВЕРИТЬ IGN/ON		
ENG MASTER(НЕРАБОТАЮЩЕГО ДВИГАТЕЛЯ)ON		
N2,FUEL FLOW, EGT, N1КОНТРОЛИРОВАТЬ		
ВЫХОД ДВИГАТЕЛЯ НА РЕЖИМ		
МАЛЫЙ ГАЗКОНТРОЛИРОВАТЬ		
(ИНДИКАЦИЯ РЕЖИМА IDLE HA EWD MEHЯЕТ ЦВЕТ С СИНЕГО НА ЗЕЛЁНЫЙ)		

A-00

4.70

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

Руководство по летной эксплуатации

Продолжение

продолжение
После запуска двигателя
– ENG STARTOFF
<u>Примечание:</u> Если позволяют условия полёта, перед установкой требуемого режима проработать на режиме IDLE 2 мин.
– ELEC 2B (на панели гидросистемы)ПРОВЕРИТЬ/AUTO
- T2CASУСТАНОВИТЬ РЕЖИМ TA\RA
– FUEL X-FEEDКАК ТРЕБУЕТСЯ
– L (R) AIRAUTO
(НАДПИСИ OFF, FAULT-НЕ СВЕТЯТСЯ)
– L (R) GENAUTO
(НАДПИСИ OFF, FAULT-HE CBETЯТСЯ)
■ При неудавшемся запуске:
- СКОРОСТЬУВЕЛИЧИТЬ НА 20 KT
(НО НЕ БОЛЕЕ 308 КТ) ИЛИ ЗАНЯТЬ МЕНЬШИЙ ЭШЕЛОН ПОЛЁТА (ПРИ ВОЗМОЖНОСТИ)
– ENG MASTER(НЕРАБОТАЮЩЕГО ДВИГАТЕЛЯ)OFF
– ЗАПУСК(не ранее, через зо сек)ПОВТОРИТЬ



СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

пыш и осовыш пгодыдуга

A-00 4.70

31

Продолжение

запуск двигателя от APU
если APU запущена ранее
– ВЫСОТА И СКОРОСТЬСОГЛАСНО
ГРАФИКУ (область возможных запусков от всу)
– КНОПКУ APU BLEED
По мнемокадру «AIR» убедиться, что воздух от APU подаётся
– THR LEVER (НЕРАБОТАЮЩЕГО ДВИГАТЕЛЯ)IDLE
– ENG MASTER (НЕРАБОТАЮЩЕГО ДВИГАТЕЛЯ)OFF
– ОБОРОТЫ N2 (НЕРАБОТАЮЩЕГО ДВИГАТЕЛЯ)НЕ БОЛЕЕ 16%
– ENG STARTПРОВЕРИТЬ - IGN/ON
– ENG MASTER (НЕРАБОТАЮЩЕГО ДВИГАТЕЛЯ) НА N2 =5 %ON
– N2, FUEL FLOW, EGT, N1КОНТРОЛИРОВАТЬ
– ЗАКРЫТИЕ КЛАПАНА SAV
(ПО МНЕМОКАДРУ "AIR" НА N2 =55 %)КОНТРОЛИРОВАТЬ
– ВЫХОД ДВИГАТЕЛЯ НА РЕЖИМ
МАЛЫЙ ГАЗКОНТРОЛИРОВАТЬ
(ИНДИКАЦИЯ РЕЖИМА IDLE НА EWD MEHЯЕТ ЦВЕТ С СИНЕГО НА ЗЕЛЁНЫЙ)
■ После запуска двигателя
- ENG STARTOFF
<u>Примечание:</u> Если позволяют условия полёта, перед установкой требуемого режима проработать на режиме IDLE 2 мин
– ELEC 2B (НА ПАНЕЛИ ГИДРОСИСТЕМЫ)ПРОВЕРИТЬ/AUTO
– T2CASУСТАНОВИТЬ РЕЖИМ TA/RA
– FUEL X-FEEDKAK ТРЕБУЕТСЯ
– L (R) AIRAUTO (надписи оff, fault-he светятся)
– L (R) GENAUTO
(НАДПИСИ OFF, FAULT-НЕ СВЕТЯТСЯ)
– APU BLEEDOFF
Продолжение на следующей странице

A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

CYXON PRAGADORE CAMORETA COMPANY CAMORETA CAMORE

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

Руководство по летной эксплуатации

Продолжение
■ При неудавшемся запуске:
– ENG MASTER(неработающего двигателя)OFF
– CKOPOCTЬУВЕЛИЧИТЬ НА 20 KT
<i>(НО НЕ БОЛЕЕ 280 КТ)</i> ИЛИ ЗАНЯТЬ МЕНЬШИЙ ЭШЕЛОН ПОЛЁТА
ИЛИ ЗАПЯТЬ МЕПЬШИЙ ЭШЕЛОП ПОЛЕТА (ПРИ ВОЗМОЖНОСТИ)
– ЗАПУСК <i>(не ранее, через 30 сек)</i> ПОВТОРИТЬ
ручной запуск двигателя
ВЫСОТА И СКОРОСТЬСОГЛАСНО
ГРАФИКУ (область перекрёстного запуска)
THR LEVER(НЕРАБОТАЮЩЕГО ДВИГАТЕЛЯ)IDLE
ENG MASTER (НЕРАБОТАЮЩЕГО ДВИГАТЕЛЯ)
ОБОРОТЫ N2 <i>(неработающего двигателя)</i> НЕ БОЛЕЕ 16%
ОБОРОТЫ N1(РАБОТАЮЩЕГО ДВИГАТЕЛЯ)НЕ МЕНЕЕ 40%
<u>ВНИМАНИЕ</u>
Если во время запуска обороты N1 работающего двигателя
снизились до 30% - запуск прекратить.
Разрешено уменьшение оборотов N1 работающему двигателю менее 40%
только после выхода на режим малый газ ENG STARTПРОВЕРИТЬ - IGN/ON
КНОПКА MAN (неработающего двигателя)ON
ENG MASTER (НЕРАБОТАЮЩЕГО ДВИГАТЕЛЯ) НА N2 >10 %
N2,FUEL FLOW, EGT, N1КОНТРОЛИРОВАТЬ
ЗАКРЫТИЕ КЛАПАНА SAV (ПО МНЕМОКАДРУ "AIR" НА N2 =55 %)КОНТРОЛИРОВАТЬ
ВЫХОД ДВИГАТЕЛЯ НА РЕЖИМ МАЛЫЙ ГАЗКОНТРОЛИРОВАТЬ
(ИНДИКАЦИЯ РЕЖИМА IDLE НА EWD МЕНЯЕТ ЦВЕТ С СИНЕГО НА ЗЕЛЁНЫЙ)
Продолжение на оделиеней отранице
Продолжение на следующей странице



A-00

4.70

33

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

Продолжение
После запуска двигателя
– КНОПКА MAN (неработающего двигателя)AUTC
- ENG STARTOFF
<u>Примечание:</u> Если позволяют условия полёта, перед установкой требуемого режима проработать на режиме IDLE 2 мин
– ELEC 2B (НА ПАНЕЛИ ГИДРОСИСТЕМЫ)ПРОВЕРИТЬ/AUTO
- T2CASУСТАНОВИТЬ.РЕЖИМ TA\RA
– FUEL X-FEEDКАК ТРЕБУЕТСЯ
– L (R) AIRAUTO
(НАДПИСИ OFF, FAULT-НЕ СВЕТЯТСЯ)
– L (R) GENAUTO
(НАДПИСИ OFF, FAULT-НЕ СВЕТЯТСЯ)
■ При неудавшемся запуске:
– ENG маster(неработающего двигателя)OFF
– <i>СКОРОСТЬ</i> УВЕЛИЧИТЬ НА 20 КТ
(НО НЕ БОЛЕЕ 280 КТ)
ИЛИ ЗАНЯТЬ МЕНЬШИЙ ЭШЕЛОН ПОЛЁТА (ПРИ ВОЗМОЖНОСТИ)
— <i>ЗАПУСК</i> (не ранее, через 30 сек)ПОВТОРИТЬ
S. I. J. S. II. J. S. II. L. S.

A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

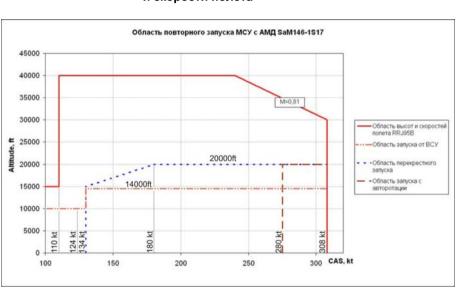
RRJ-95B

летной эксплуатации

СИЛОВАЯ УСТАНОВКА

Продолжение

График области возможных запусков двигателя в зависимости от высоты и скорости полёта





A-01

прочие аварийные и особые процедуры

4.80

4.80 ПРОЧИЕ АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

АВАРИЙНАЯ ЭВАКУАЦИЯ НА ЗЕМЛЕ	4
ВЫНУЖДЕННАЯ ПОСАДКА ВНЕ АЭРОДРОМА	
ВЫНУЖДЕННАЯ ПОСАДКА НА ВОДУ	5
ПОПАДАНИЕ В ЗОНУ ВУЛКАНИЧЕСКОГО ПЕПЛА	
ПОСАДКА С ПРЕВЫШЕНИЕМ ПОСАДОЧНОЙ МАССЫ	9
ПОТЕРЯ РАБОТОСПОСОБНОСТИ ОДНОГО ЧЛЕНА ЭКИПАЖА	
В ПОЛЕТЕ	10
ТРЕЩИНА НА СТЕКЛАХ/ФОРТОЧКАХ	9
УСЛОЖНЕНИЕ УСЛОВИЙ ПОЛЕТА	11
ЭКСТРЕННОЕ СНИЖЕНИЕ	3

A-00

4.80

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

прочие аварийные и особые процедуры

Эта страница преднамеренно оставлена пустой



леминые и осовые пеоцедуем

A-00

3

прочие аварийные и особые процедуры

ЭКСТРЕННОЕ СНИЖЕНИЕ

SKCTF ETITIOE CTIVIALETIVE
НЕМЕДЛЕННЫЕ ДЕЙСТВИЯ
– КИСЛОРОДНЫЕ МАСКИПРИМЕНИТЬ
– РУДIDLE
- SPEED BRAKEFULL
– ТАНГАЖ
Начать снижение с углом тангажа не менее -7 до разгона скорости.
КОГДА СНИЖЕНИЕ УСТАНОВЛЕНО
– ВЫПОЛНИТЬ СНИЖЕНИЕ ДО FL100, НО НЕ НИЖЕ БЕЗОПАСНОЙ ВЫСОТЫ
– СКОРОСТЬV _{MO} /M _{MO}
ВНИМАНИЕ: Если имеется подозрение о возможности повреждения конструкции, управлять самолетом плавно. при необходимости уменьшить скорость. При необходимости выпуск шасси выполнять на высотах ниже 25000 FT Перед выпуском шасси уменьшить скорость полета до скорости VLO/VLE.
- SEAT BELTS/NO SMOKON
– ENG STARTIGN/ON
– УВДДОЛОЖИТЬ
Если радиосвязь со службой УВД отсутствует, установить код аварии 7700, или передавать аварийное сообщение на частоте 121,5 МНZ VHF, или на частоте 2182 КНZ или 8364 КНZ HF.
● Если "CAB ALT" выше 14000 FT:
– PASS OXYON
После достижения безопасной высоты проинформировать бортпроводников об отсутствии необходимости использования кислородных масок.

A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ



4.80

прочие аварийные и особые процедуры

Руководство по летной эксплуатации

АВАРИЙНАЯ ЭВАКУАЦИЯ НА ЗЕМЛЕ				
- САМОЛЕТ	ОСТАНОВИТЬ			
- СТОЯНОЧНЫЙ ТОРМОЗ	ВКЛ			
– УВД	ДОЛОЖИТЬ			
- ENG MASTER	OFF			
– САЛОН	ИНФОРМ			
- EMER D-PRESS	ON			
– KHOПKИ ENG FIRE (L+R) И APU FIRE	НАЖАТЬ			
– КНОПКИ AGENTS 1 (L+R) И APU	АЖАН			
– ЭВАКУАЦИЮ	НАЧАТЬ			



прочие аварийные и особые процедуры

A-00

5

ВЫНУЖДЕННАЯ ПОСАДКА НА ВОДУ

вынужденная посадк	А НА ВОДУ
ПОДГОТОВКА	
- БОРТПРОВОДНИКОВ	ИНФОРМИРОВАТЬ
– УВД	ДОЛОЖИТЬ
- ОТВЕТЧИК	КАК ТРЕБ.
• Используя страницу MCDU/FMS "ADF ATC NAV", T2CAS установить код опознавания 7700.	на ответчике АТС системы
 На СРО установить код "Терплю бедствие". 	
– TAWS	
- ТАБЛО «SEAT BELTS/NO SMOK»	ON
– САЛОН И КАБИНУ	ПОДГОТОВИТЬ
 Закрепить все возможное незакреплен вещи 	ное оборудование и
- Ремни безопасности, включая наплечн	ые, застегнуть
- Подготовить аварийно-спасательное о	борудование
- LDG ELEV	УСТАНОВИТЬ "00"
- ЗАДАТЧИК СКОРОСТИ	УСТАНОВИТЬ V _{APPR}
V _{APPR} установить в зависимости от конфигурации	захода
 Карту контрольных проверок на подход выполнять 	це и на посадке не
ЗАХОД НА ПОСАДКУ	
- РАДИОМАЯК ELT	ON
- EMER EXIT LT	ON
- BARO SET	КАК ТРЕБ.
– ШАССИ	НЕ ВЫПУСКАТЬ
- FLAPS	
ВНИМАНИЕ	
Минимальная скорость для работы RA7	T 120 KT
- ДОКЛАД БОРТПРОВОДНИКОВ	ПОЛУЧИТЬ
Получить доклад бортпроводников о готовности к	посадке на воду
Продолжение на следующей	странице

6 A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

CYXOЙ

RRJ-95B

Руководство по

летной эксплуатации

4.80 прочие аварийные и осовые процедуры

Продолжение

продолжение
ПЕРЕД ПРИВОДНЕНИЕМ
– L И R AIRОFF
– КНОПКА MODE (CAB PRESSURE)ПРОВЕРИТЬ AUTO
– KHOΠKA DITCHINGON
ДАТЬ КОМАНДУ В САЛОН "ПРИГОТОВИТЬСЯ К ПОСАДКЕ"
– ENG MASTER (L+R)(ПЕРЕД КАСАНИЕМ ВОДЫ)ОFF
– Выдерживать минимальную скорость с данной конфигурацией
 Приводнение произвести с углом тангажа не менее 6°, без крена, с минимально возможной вертикальной скоростью
 При ветровом волнении приводнение производить навстречу ветру и волнам, при длинном регулярном волнении типа зыби – параллельно гребням волн.
ПОСЛЕ ПРИВОДНЕНИЯ
– КНОПКИ ENG FIRE (L+R) И APU FIREНАЖАТЬ
– КНОПКИ AGENTS 1 (L+R) И APUНАЖАТЬ
– ЭВАКУАЦИЮНАЧАТЬ
– УВДДОЛОЖИТЬ



ПРОЧИЕ АВАРИЙНЫЕ И ОСОВЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

A-00 4.80

7

ВЫНУЖДЕННАЯ ПОСАДКА ВНЕ АЭРОДРОМА

выпужденная посадка вне аэродрома					
ПОДГОТОВКА					
– БОРТПРОВОДНИКОВ	ИНФОРМИРОВАТЬ				
– УВД	ДОЛОЖИТЬ				
- ОТВЕТЧИК	КАК ТРЕБ.				
– БЕДСТВИЕ	КАК ТРЕБ.				
 Используя страницу MCDU/FMS "ADF ATC NAV", на о T2CAS установить код опознавания 7700. 	тветчике ATC системы				
 На СРО установить код "Терплю бедствие". 					
– TAWS	ВЫКЛ.				
- ТАБЛО «SEAT BELTS/NO SMOK»	ON				
– САЛОН И КАБИНУ	ПОДГОТОВИТЬ				
Закрепить все возможное незакрепленное оборудование	е и вещи				
Ремни безопасности, включая наплечные, застегнуть					
Подготовить аварийно-спасательное оборудование	\\O\\O\\\O\\\O\\\\\\\\\\\\\\\				
- LDG ELEV					
– ЗАДАТЧИК СКОРОСТИУ					
$V_{\scriptscriptstyle APPR}$ установить в зависимости от конфигурации захо	ода				
 Карту контрольных проверок на подходе и 	1 на посадке не				
выполнять					
ЗАХОД НА ПОСАДКУ					
– РАДИОМАЯК ELT	ON				
– ШАССИ	ВЫПУСТИТЬ				
– L И R AIR	OFF				
- KHOΠKA MODE (CAB PRESSURE)	ПРОВЕРИТЬ АUTO				
- EMERG D-PRESS	ON				
Продолжение на следующей странице					

A-00

4.80

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

летной эксплуатации

прочие аварийные и особые процедуры

Продолжение	
■ если двигатели работают:	
- FLAPS	FULL
если двигатели не работают:	
- FLAPS	FLAP 3
<u>ВНИМАНИЕ</u>	
Минимальная скорость для работы RAT 120КТ	
ПЕРЕД КАСАНИЕМ	
ДАТЬ КОМАНДУ В САЛОН: «ПРИГОТОВИТЬСЯ К	ПОСАДКЕ»
- ENG MASTER (L+R)	OFF
– Выдерживать минимальную скорость с данной к	онфигурацией
ПОСЛЕ ОСТАНОВКИ	
– КНОПКИ ENG FIRE (L+R) И APU FIRE	НАЖАТЬ
- КНОПКИ AGENTS 1 (L+R) И APU	НАЖАТЬ
– ЭВАКУАЦИЮ	НАЧАТЬ



прочие аварийные и особые процедуры

A-01

9

ТРЕЩИНА НА СТЕКЛАХ/ФОРТОЧКАХ

СНИЗИТЬСЯ ДО ЭШЕЛОНА ПОЛЕТА НЕ БОЛЕЕ FL 100 (3000 M)

- KHOПKA MODE (CAB PRESSURE)......MAN

– ЗАДАТЧИК MAN RATE (CAB PRESSURE)......КАК ТРЕБУЕТСЯ ИЗБЕГАТЬ ВХОДА В ЗОНУ ОБЛЕДЕНЕНИЯ

■ На конечном этапе снижения:

- KHOΠKA MODE (CAB PRESSURE).....AUTO

ПОСАДКА С ПРЕВЫШЕНИЕМ ПОСАДОЧНОЙ МАССЫ

- ПОСАДОЧНАЯ КОНФИГУРАЦИЯ...... ОПРЕДЕЛИТЬ

При планировании посадки с превышением максимальной посадочной массы определить посадочную конфигурацию по графикам Определения максимальной посадочной массы (Глава 3 РЛЭ) с учетом внешних условий и фактического полетного веса.

- ПОСАДОЧНАЯ ДИСТАНЦИЯ.....УТОЧНИТЬ
- L AIR И R AIR..... OFF

Для получения максимальной располагаемой тяги на случай ухода на второй круг отключить систему кондиционирования воздуха.

- На конечном этапе захода:
- ВЫДЕРЖИВАТЬ СКОРОСТЬ......V_{REF}

Выдерживать скорость с таким расчетом, чтобы при пролете торца ВПП скорость была уменьшена до $V_{\rm LS}$.

Приземление произвести с вертикальной скоростью снижения не более 1,8 м/с.

- После приземления на основные колеса шасси
- РЕВЕРС ТЯГИ.....ИСПОЛЬЗОВАТЬ МАХ
- SPEED BRAKE......ПРОВЕРИТЬ ВЫПУСК
- После опускания носового колеса:
- ТОРМОЗА.....ПРИМЕНИТЬ

Максимальное торможение можно применить после опускания носового колеса. Если длина ВПП позволяет, выбрать интенсивность торможения для предотвращения перегрева колес.

Вызвать машину для охлаждения колес.

A-01

аварийные и особые процедуры

RRJ-95B

летной эксплуатации

4.80 j

ПРОЧИЕ АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

ПОТЕРЯ РАБОТОСПОСОБНОСТИ ОДНОГО ЧЛЕНА ЭКИПАЖА В ПОЛЕТЕ

Работоспособный член экипажа обязан взять управление самолетом на себя и выполнить данную процедуру, если двукратное обращение или команда, данная другому члену экипажа. остается без подтверждения.

КОМАНДА РА CALL.....ВНИМАНИЕ,
 БРИГАДИРУ БОРТПРОВОДНИКОВ ПРОЙТИ В КАБИНУ

Если член экипажа теряет работоспособность, оставшийся член экипажа должен немедленно вызвать бригадира бортпроводников. Бригадир или любой другой бортпроводник должен немедленно пройти в кабину.

ПОСЛЕ ПРИБЫТИЯ В КАБИНУ БОРТПРОВОДНИК ДОЛЖЕН:

- Натянуть и вручную блокировать наплечные ремни члена экипажа, потерявшего работоспособность
- Переместить кресло полностью назад
- Спинку кресла наклонить назад

Для перемещения неработоспособного члена экипажа из кресла требуется не менее двух человек, для того чтобы предотвратить непреднамеренное вмешательство в управление самолетом или работу оборудования.

Если нет возможности переместить неработоспособного члена экипажа, один бортпроводник должен остаться в кабине, для оказания помощи и наблюдения за ним

РАБОТОСПОСОБНЫЙ ЧЛЕН ЭКИПАЖА В КООРДИНАЦИИ С БОРТПРОВОДНИКОМ ДОЛЖЕН:

- Запросить квалифицированную медицинскую помощь от пассажиров;
- Проверить, есть ли на борту квалифицированный пилот компании, чтобы заменить члена экипажа, потерявшего работоспособность.



A-01

прочие аварийные и особые процедуры

4.80

	УСЛОЖНЕНИЕ УСЛОВИЙ ПОЛЕТА									
№ Системы	ВИД ОТКАЗА	действия экипажа								
	CAB PRESS HI ALT LAND	Действий не	требу	ется						
	Высокогорная посадка									
	CAB PRESS ALT LMTR FAULT	на высотах – КНОПКА- САВ PRE	ТАБЛ	O MC	DE				.MAN	
	Отказ ограничителя	Давлением задатчика М	в сало IAN RA	не вр АТЕ и	оучі и ин	ную у ндика	правля торов С	ть с по ЗАВ АІ	омоц LT и l	цью RATE:
	высоты	Высота В полёта	FL090	FL1	20	FL1	50 FL1	80 FI	L210	FL240
21		CAB ALT, FT	980	126	60	174	0 216	50 2	:630	3100
		Высота полёта	FL2	70	FL	300	FL330	FL3	370	FL400
		CAB ALT, FT	364	10	44	00	5380	650	60	7550
		Этап полёт	a		F	Набор	Сни	кение		
		Индикация мнемокадр		на	Зе	лёнь	ій Зелё	ный		
		на высотах і Действий не								

A-01

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

4.80

прочие аварийные и особые процедуры

№ СИСТЕМЫ	ВИД ОТКАЗА	ДЕЙСТВИЯ ЭКИПАЖА
	AIR AFT E-BAY COOL FAULT	КНОПКА-ТАБЛО RECIRCОN/ПРОВЕРИТЬ ON
	Отказ охлаждения заднего отсека авионики	Повысить контроль за работой системы охлаждения авионики
	AIR R E-BAY COOL FAULT	Повысить контроль за работой системы охлаждения авионики
	Отказ охлаждения правого отсека авионики	
21	AIR CRGO VENT FAULT	Действий не требуется
	Отказ вентиляции БГО	
	AIR CRGO VENT NOT CLSD	Действий не требуется
	Отсечные клапана БГО не закрыты	
	CAB PRESS GND VLV CLOSED	Перед открытием пассажирской двери:
	Клапан GV закрыт	Проверить по мнемокадру AIR ∆Р=0.



A-01

прочие аварийные и особые процедуры

4.80

№ СИСТЕМЫ	ВИД ОТКАЗА	ДЕЙСТВИЯ ЭКИПАЖА
	AUTO FLT SYS 1 FAULT Отказ первого канала САУ.	Действий не требуется
	AUTO FLT SYS 2 FAULT Отказ второго канала САУ.	Действий не требуется
	аито FLT APPROACH 1 FAULT Заход на посадку по САТ 1 невозможен.	При необходимости изменить план полета
22	AUTO FLT APPROACH 2 FAULT Заход на посадку по САТ 2 невозможен.	При необходимости изменить план полета.
	AUTO FLT FD FAULT Отказ FD.	Перейти на ручное управление самолетом без директорной индикации (если был включен FD)
	AUTO FLT PART REND LOST Отказ резервирования в системе AFCS	Действий не требуется
	AUTO FLT SYSTEM FAULT Отказ системы автоматического управления полетом	Перейти на ручное управление самолетом и тягой (если были включены автопилот и автомат тяги). если полет осуществлялся под автопилотом в пространстве RVSM – запросить эшелон полета ниже FL290.

A-01

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

летной эксплуатации

4.80 прочие аварийные и особые процедуры

№ СИСТЕМЫ	ВИД ОТКАЗА	ДЕЙСТВИЯ ЭКИПАЖА
	COM RMP 1 FAULT Пульт RMP1 неисправен	Использовать оставшуюся работоспособную RMP
	COM RMP 2 FAULT Пульт RMP2 неисправен	Использовать оставшуюся работоспособную RMP
	COM OBS AUDIO FAULT	Действий не требуется
	Отказ канала RCAU OBS	
	COM CAPT AUDIO DEGRADED	Действий не требуется
	Ухудшение конфигурации RCAU для КВС	
	COM F/O AUDIO DEGRADED	Действий не требуется
23	Ухудшение конфигурации RCAU для 2/П	
	COM HF1 EMER	Действий не требуется
	Радиостанция HF1 в режиме EMER	
	COM HF 2 EMER Радиостанция HF2 в режиме EMER	Действий не требуется
	COM CAB COM FAULT	Действий не требуется
	Отказ каналов связи с бортпроводниками и оповещения пассажиров	
	REC VOICE RECORDER FAULT	Время обнаружения сообщения REC DATA RECORDER FAULT фиксировать.
	Отказ CVR.	В бортжурнал записать.
		Наземному персоналу доложить.



аварийные и особые процедуры

варииные и особые процедуры

A-01 4.80

15

прочие аварийные и особые процедуры

№ СИСТЕМЫ	ВИД ОТКАЗА	ДЕЙСТВИЯ ЭКИПАЖА
	Необеспечение	Кабинный экипаж
	подачи воды в переднюю (G1) (заднюю (G2))кухню	Доложить КВС о необеспичении подачи воды в переднюю (G1) (заднюю (G2))кухню
	(Лётный экипаж
		Дать команду бортпроводникам закрыть ручной перекрывной (запорный) кран в передней кухне (G1) (задней кухне (G2)).
	Необеспечение	Кабинный экипаж
	подачи воды в передний L1 (задний L2) туалет.	Доложить КВС о необеспечении подачи воды в передний L1 (задний L2) туалет.
	, ,	Лётный экипаж
		Дать команду бортпроводнику закрыть ручной перекрывной (запорный) кран в переднем (L1) (заднем (L2)) туалете и закрыть туалет L1 (L2).
25,38		Кабинный экипаж
		Довести информацию до пассажиров о нерабочем состоянии туалета.
	Необеспечение	Кабинный экипаж
	подачи воды в переднюю (G1) и заднюю (G2) кухни и передний (L1) и	Доложить КВС о необеспечении подачи воды в переднюю (G1) и заднюю (G2) кухни и передний (L1) и задний (L2) туалеты.
	задний (L2) туалеты.	Лётный экипаж
	Отказ подсистемы подачи сжатого воздуха.	Дать команду бортпроводникам закрыть туалеты и довести информацию до пассажиров об их нерабочем состоянии.
		Кабинный экипаж
		Довести информацию до пассажиров о нерабочем состоянии туалетов.

A-01

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

летной эксплуатации

4.80 прочие аварийные и особые процедуры

№ СИСТЕМЫ	ВИД ОТКАЗА	ДЕЙСТВИЯ ЭКИПАЖА
	Отсутствие или	Кабинный экипаж
	выдача ложной информации об уровне воды в баке	Доложить КВС об отсутствии или выдачи ложной информации об уровне воды в баке.
	, p = = = = = = = = = = = = = = = = = =	Лётный экипаж
		Дать команду бортпроводникам проверить работоспособность системы подачи воды в кухни и туалеты
	Необеспечение	Кабинный экипаж
	удаления отходов из переднего L1 (заднего L2) туалета	Доложить КВС о необеспечении удаления отходов из переднего L1 (заднего L2) туалета
		Лётный экипаж
25,38		Дать команду бортпроводникам закрыть туалет L1(L2) и довести информацию до пассажиров о нерабочем состоянии переднего (заднего) туалета
		Кабинный экипаж
		Довести информацию до пассажиров о нерабочем состоянии переднего (заднего) туалета
	Отсутствует	Кабинный экипаж
воды в передней	удаление использованной воды в передней (G1) (задней (G2))	Доложить КВС об отсутствии удаления использованной воды в передней (G1) (задней (G2)) кухне.
	кухне	Лётный экипаж
		Дать команду бортпроводникам не использовать раковину G1(G2).



A-01

^

прочие аварийные и особые процедуры

4.80

№ СИСТЕМЫ	ВИД ОТКАЗА	ДЕЙСТВИЯ ЭКИПАЖА
25,38	Необеспечение удаления отходов из переднего L1 и заднего L2 туалетов, и из передней (G1) и задней (G2) кухонь	Кабинный экипаж
		Доложить КВСо необеспечении удаления отходов из переднего L1 и заднего L2 туалетов, и из передней (G1) и задней (G2) кухонь.
		Лётный экипаж
		Дать команду бортпроводникам закрыть туалеты и довести информацию до пассажиров о нерабочем состоянии туалетов.
		Кабинный экипаж
		Довести информацию до пассажиров о нерабочем состоянии туалетов.
	Наличие информации об отказе работы системы удаления отходов при нормальном функционировании системы	Кабинный экипаж
		Нажать на кнопку-лампу WASTE INOP
		• При повторном загорании отказа:
		Убедиться в функциональности системы удаления отходов.
		Доложить КВС о наличии информации об отказе работы системы удаления отходов при нормальном функционировании системы
		Лётный экипаж
		На земле доложить техническому персоналу.
		В полёте действий не требуется

A-01

4.80

аварийные и особые процедуры

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

прочие аварийные и особые процедуры

№ СИСТЕМЫ	ВИД ОТКАЗА	ДЕЙСТВИЯ ЭКИПАЖА
25,38	Отсутствие подогрева пищи или недостаточный подогрев пищи в конвекционной печи.	Кабинный экипаж
		Выключить конвекционную печь
		Не использовать конвекционную печь для разогрева пищи.
		Доложить экипажу о неисправности.
		Лётный экипаж
		На земле доложить техническому персоналу.
		В полёте действий не требуется
	Отсутствие нагрева жидкости в приготовителе напитков	Кабинный экипаж
		Выключить приготовитель напитков.
		Не использовать приготовитель напитков.
		Доложить экипажу о неисправности.
		Лётный экипаж
		На земле доложить техническому персоналу.
		В полёте действий не требуется.



A-01

4.80

1

№ СИСТЕМЫ	ВИД ОТКАЗА	АЖАПИЯЄ RИВТЭЙЭД	
	FUEL AUTO REFUEL FAULT	Произвести заправку в ручном режиме с пульта FRCP.	
28	Отказ режима автоматической заправки топливом		
	Сообщение		
	индицируется		
	только на земле.		

A-01

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95B

Руководство по
летной эксплуатации

4.80

№ СИСТЕМЫ	ВИД ОТКАЗА	ДЕЙСТВИЯ ЭКИПАЖА		
	SWS SPEED STALL WARN DEGRADED Деградация системы SWS.	Действий не требуется. <u>Примечание:</u> Ложное появление сообщения после приземления самолёта.		
	AVNCS SWITCH 11 (12) (21) (22) FAULT	Действий не требуется.		
	Отказ соответствующих модулей коммутации.			
	CDS CAPT PFD DU NOT MON	Действий не требуется.		
	Отсутствует контроль дисплея PFD KBC.			
31	CDS CAPT MFD DU NOT MON	Действий не требуется.		
	Отсутствует контроль дисплея MFD KBC.			
	CDS F/O PFD DU NOT MON	Действий не требуется.		
	Отсутствует контроль дисплея PFD второго пилота.			
	CDS F/O MFD DU NOT MON	Действий не требуется.		
	Отсутствует контроль дисплея MFD второго пилота.			



A-01

4.80 2

№ СИСТЕМЫ	ВИД ОТКАЗА	ДЕЙСТВИЯ ЭКИПАЖА	
	CDS EWD DU NOT MON	Действий не требуется.	
	Отсутствует контроль дисплея EWD.		
	CDS EFIS ADS SINGLE SRCS	Действий не требуется.	
	Информация от одного источника ADS.		
	CDS EFIS IRS SINGLE SRCS	Действий не требуется.	
31	Информация от одного источника IRS.		
	REC DATA RECORDER FAULT	Время обнаружения сообщения REC DATA RECORDER FAULT фиксировать.	
	Отказ FDR.	В бортжурнал записать.	
		Наземному персоналу доложить.	
-	SWS SPD STALL WARN SYS 1 (2)	Действий не требуется.	
	Отказ одного приложения SWA 1(2).		

A-01

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95B

Руководство по
летной эксплуатации

4.80

№ СИСТЕМЫ	ВИД ОТКАЗА	ДЕЙСТВИЯ ЭКИПАЖА
	L/G EMERGENCY DOWN	Действий не требуется.
	Активирована система аварийного выпуска шасси	
	L/G CHECK SYSTEM	Действий не требуется.
	Отказ одного канала блока управления шасси (LGSCU)	
	<u>L/G</u> NW STEER DISARMED	ВЫРУЛИВАНИЕ И ВЗЛЕТ ЗАПРЕЩЕН.
	Система управления передним колесом отключена	■ на посадке:– РУЛЬ
		- НАПРАВЛЕНИЯИСПОЛЬЗОВАТЬ
		– ДИФФЕРЕНЦИАЛЬНОЕ ТОРМОЖЕНИЕИСПОЛЬЗОВАТЬ
32	BRAKE TEMP DET FAULT	Действий не требуется.
	Отказ системы индикации температуры	
	BRAKE CHECK SYSTEM	Действий не требуется.
	Имеется неисправность не влияющая на эффективность тормозов. Вылет разрешается	
	BRAKE HOT	Контролировать температуру тормозов при заруливании, контролировать дальнейший
	Высокая температура тормозов. Температура тормозов выше 180°C.	рост температуры.



прочие аварийные и особые процедуры

A-01

23

ПОПАДАНИЕ В ЗОНУ ВУЛКАНИЧЕСКОГО ПЕПЛА

ВЫПОЛНИТЬ СЛЕДУЮШУЮ ПРОЦЕДУРУ ВО ВРЕМЯ РАЗВОРОТА НА 180 ГРАДУСОВ: – УВД......ДОЛОЖИТЬ – AT.....ОТКЛ. - THR LEVER /.....УМЕНЬШИТЬ ТЯГУ (ПО ВОЗМОЖНОСТИ) - КИСЛОРОДНЫЕ МАСКИ (100%).....ПРИМЕНИТЬ БОРТПРОВОДНИКОВ.....ИНФОРМИРОВАТЬ - PASS OXY......ON - ENG STARTIGN/ON – ПОС ДВИГАТЕЛЯ.....ВКЛ. – ПОС КРЫЛА.....ВКЛ. - ПАРАМЕТРЫ ДВИГАТЕЛЯ.....КОНТРОЛИРОВАТЬ ПОКАЗАНИЯ ПРИБОРНОЙ СКОРОСТИ КОНТРОПИРОВАТЬ - При недостоверных показаниях скорости выполнить процедуру «недостоверные показания скорости» - При отказе обоих двигателей использовать процедуру запуска двигателя в полёте. Перед запуском двигателя отключить ПОС крыла

A-01

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

прочие аварийные и особые процедуры

Эта страница преднамеренно оставлена пустой

A-00

4.90

аварийная эвакуация

4.90	ABAP	RAHŇN	ЭВАКУ	АЦИЯ
------	------	-------	-------	------

ОБЩИЕ УКАЗАНИЯ	3
АВАРИЙНОЕ РАСПИСАНИЕ ЛЕТНОГО ЭКИПАЖА	
АВАРИЙНОЕ РАСПИСАНИЕ КАБИННОГО ЭКИПАЖА	6
ВНУТРИСАМОЛЕТНАЯ СВЯЗЬ	7
ЭВАКУАЦИЯ ЭКИПАЖА И ПАССАЖИРОВ НА СУШЕ	10
ЭВАКУАЦИЯ ЛЕТНОГО ЭКИПАЖА ЧЕРЕЗ ФОРТОЧКУ	11
ЭВАКУАЦИЯ ЭКИПАЖА И ПАССАЖИРОВ НА ВОДЕ	13
ФИКСИРОВАННЫЕ ПОЗЫ ПРИ АВАРИЙНОЙ ПОСАДКЕ	15
ТИПОВОЙ ТЕКСТ ОБРАЩЕНИЯ К ПАССАЖИРАМ	16
ТИПОВОЙ ТЕКСТ ИНФОРМАЦИИ ДЛЯ ПАССАЖИРОВ	16

A-00

4.90

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ

RRJ-95В

Руководство по
летной эксплуатации

аварийная эвакуация

Эта страница преднамеренно оставлена пустой



A-00

4.90

3

аварийная эвакуация

ОБЩИЕ УКАЗАНИЯ

В случае аварийной посадки на сушу (на воду) основной задачей экипажа является обеспечение безопасности пассажиров при приземлении (при приводнении) самолета и эвакуация пассажиров из самолета, а в безлюдной местности — и создание условий для дальнейшего существования до получения внешней помощи (или с оказанием им помощи на воде).

Успешное завершение аварийной эвакуации зависит, прежде всего, от того, насколько каждый член экипажа хорошо знает и выполнит обязанности, предписанные Аварийным расписанием.

В случае, если КВС по состоянию здоровья не может выполнять возложенные на него обязанности, другой член экипажа обязан заменить его в соответствии с установленными правилами.

A-00 4

4.90

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ RRJ-95B Руководство по

петной эксплуатации

аварийная эвакуация

АВАРИЙНОЕ РАСПИСАНИЕ ЛЕТНОГО ЭКИПАЖА

Основным вариантом аварийной эвакуации летного экипажа из самолета является эвакуация из пассажирской кабины через любой пригодный аварийный выход в соответствии с аварийным расписанием.

ПРЕДУПРЕЖДЕНИЕ:

ЕСЛИ ПРОХОД В ПАССАЖИРСКУЮ КАБИНУ НЕВОЗМОЖЕН ЭВАКУАЦИЮ ВЫПОЛНЯТЬ ЧЕРЕЗ ФОРТОЧКИ КАБИНЫ ЭКИПАЖА.

■ Эвакуация через входную (служебную) дверь:

- -Покидает кабину экипажа с закрепленным за ним аварийно-спасательным оборудованием, убедившись. что все члены летного экипажа эвакуировались из кабины экипажа
- -Эвакуируется из самолета через любой пригодный для эвакуации аварийный выход
- Руководит членами экипажа и пассажирами до прибытия спасателей.

2/∏

- -Покидает кабину экипажа с закрепленным за ним аварийно-спасательным оборудованием, проходит в пассажирский салон, оказывает помощь кабинному экипажу и пассажирам при эвакуации из самолета, если этого требуют обстоятельства
- -Эвакуируется из самолета через любой пригодный аварийный выход
- -На земле оказывает помощь пассажирам и направляет их в безопасное место

дополнительный : -Первым **ЧЛЕН ЭКИПАЖА**

- покидает кабину экипажа, проходит пассажирский салон, оказывает помощь пассажирам при эвакуации из самолета, если этого требуют обстоятельства
- -Эвакуируется из самолета через любой пригодный аварийный выход



A-00

4.90

аварийная эвакуация

Эвакуация через форточку:

Примечание: Выполняется, если проход в пассажирскую кабину невозможен

квс

- -Покидает кабину экипажа, убедившись, что все члены летного экипажа эвакуировались из кабины экипажа.
- -Эвакуируется из самолета с закрепленным за ним аварийно-спасательным оборудованием через левую или правую форточку, используя спасательный канат.
- Руководит членами экипажа и пассажирами до прибытия. спасателей.

2/∏

- -Эвакуируется из самолета с закрепленным за ним аварийно-спасательным оборудованием через правую или левую форточку, используя спасательный канат.
 - -На земле оказывает помощь пассажирам и направляет их в безопасное место.

дополнительный : **ЧЛЕН ЭКИПАЖА**

-Эвакуируется из самолета через левую или правую форточку, используя спасательный канат.

ЗАКРЕПЛЕННОЕ АВАРИЙНО СПАСАТЕЛЬНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

КВС Аварийно-осветительный фонарь, медицинская аптечка.

2/∏ Аварийно-осветительный фонарь, радиостанция Р-855А1, топор.

4.90

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ RRJ-95B Руководство по петной эксплуатации

аварийная эвакуация

АВАРИЙНОЕ РАСПИСАНИЕ КАБИННОГО ЭКИПАЖА

Аварийная эвакуация кабинного экипажа и пассажиров выполняется из пассажирской кабины через передние и задние входные (служебные) двери в соответствии с аварийным расписанием.

Примечание: Открытие дверей выполняется кабинным экипажем в соответствии с аварийным расписанием в следующей очередности, если внешние условия позволяют, передняя и задняя входные двери. затем передняя и задняя служебные двери

КАБИННЫЙ ЭКИПАЖ	ЗАКРЕПЛЕННЫЙ АВАРИЙНЫЙ ВЫХОД	ЗАКРЕПЛЕННОЕ РАБОЧЕЕ МЕСТО	ЗАКРЕПЛЕННАЯ ЗОНА В ПАССАЖИРСКОЙ КАБИНЕ
СТАРШИЙ Б/П	Передние входная и служебная двери	Откидное кресло в переднем вестибюле. При эвакуации пассажиров занять место напротив двери кабины экипажа	От середины пассажирского салона (10 ряда кресел) до переднего вестибюля
Б/П	Задние входная и служебная двери	Откидное кресло в заднем вестибюле. При эвакуации пассажиров занять место напротив продольного прохода	От середины пассажирского салона (11 ряда кресел) до заднего вестибюля

<u>Примечание:</u> При наличии третьего бортпроводника, третий бортпроводник помогает старшему бортпроводнику и открывает переднюю служебную дверь.

ЗАКРЕПЛЕННОЕ АВАРИЙНО СПАСАТЕЛЬНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ

СТАРШИЙ Б/П

Переносной аварийный радиомаяк, медицинская аптечка, аварийно-осветительный фонарь, электромегафон и НАЗ

(если установлен)

Б/П

Медицинская аптечка, аварийно-осветительный фонарь и

НАЗ (если установлен)

A-00

4.90

7

АВАРИЙНАЯ ЭВАКУАЦИЯ

ВНУТРИ	ВНУТРИСАМОЛЕТНАЯ СВЯЗЬ				
1	АВАРИЙНЫЙ ВЫЗОВ				
СВЯЗЬ	МЕЖДУ	СПОСОБ СВЯЗИ	ПРИМЕЧАНИЕ		
КАБИНА ЭКИПАЖА	ПАСС КАБИНА	- Кнопку EMER на пульте ACPНАЖАТЬ или - Используя систему PACIS подать команду: «СТАРШИЙ БОРТПРОВОДНИК, ПРОЙДИТЕ В КАБИНУ ЭКИПАЖА»	Старший бортпроводник обязан немедленно пройти в кабину экипажа.		
ПАСС КАБИНА	АНИДАХ АЖАПИЗС	 Кнопку EMER на терминале связи бортпроводниковНАЖА ТЬ 	Любой член кабинного экипажа может выполнить аварийный вызов. Летный экипаж обязан ответить.		

2	АВАРИЙНОЕ СООБЩЕНИЕ		
СВЯЗЬ	МЕЖДУ	СПОСОБ СВЯЗИ	ПРИМЕЧАНИЕ
КАБИНА ЭКИПАЖА	ПАСС КАБИНА	 Используя систему PACIS подать команду: «ВНИМАНИЕ ЭКИПАЖ! ЗАНЯТЬ РАБОЧИЕ МЕСТА» 	Петный экипаж информирует кабинный экипаж, о том, что, возможно, вскоре потребуется аварийная эвакуация. Кабинный экипаж обязан занять
			ооязан занять рабочие места, определенные аварийным расписанием, и пристегнуть привязные ремни.

A-00

4.90

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

CYXON THAN A PARK THAN THE TH

аварийная эвакуация

Руководство по летной эксплуатации

3	ОПОВЕЩЕ	НИЕ ПАССАЖИРОВ	
	МЕЖДУ	СПОСОБ СВЯЗИ	ПРИМЕЧАНИЕ
АНИАР АЖАПИЖЕ	ПАСС КАБИНА	Переключатель NO SMOKONКнопка-табло SEAT BELTSНАЖАТЬПереключатель EMER LTON	Учитывая психологические особенности, летный экипаж обязан первым информировать пассажиров о намерении выполнить аварийную посадку.
		используя систему PACIS обращение к пассажирамВЫПОЛНИТЬ Типовой текст обращения к пассажирам, см. РЛЭ 4.10 стр.18	
СТАРШИЙ Б/П	АНИЗА АЖАПИЖЕ	 Освещение пассажирской кабины на полную яркостьВКЛЮЧИТЬ Используя систему PACIS пассажиров ПРОИНФОРМИРОВАТЬ Типовой текст информации для пассажиров, см. РЛЭ 4.10 стр.18 	Старший бортпроводник информирует пассажиров о действиях, которые следует выполнить при подготовке к аварийной посадке и эвакуации, особое внимание обращая на действия, связанные с командами: «ПРИГОТОВИТЬСЯ К АВАРИЙНОЙ ПОСАДКЕ»; «ВНИМАНИЕ! ПОСАДКА»; «ЭВАКУАЦИЯ ПАССАЖИРОВ».

4	ЗАВЕРШЕНИЕ ПОДГОТОВКИ К АВАРИЙНОЙ ПОСАДКЕ			
СВЯЗЬ	МЕЖДУ	СПОСОБ СВЯЗИ	ПРИМЕЧАНИЕ	
АНИЗАН АЖАПИИЄ	ПАСС КАБИНА	Используя систему PACIS подать команду: «ЗАВЕРШИТЬ ПОДГОТОВКУ К АВАРИЙНОЙ ПОСАДКЕ»	Петный экипаж подает эту команду незадолго до выполнения аварийной посадки.	



A-00

4.90

аварийная эвакуация

Руко	водство	ПО
летной	эксплуа	тации

5	ПОСАДК	Ά	
СВЯЗЬ	МЕЖДУ	СПОСОБ СВЯЗИ	ПРИМЕЧАНИЕ
КАБИНА ЭКИПАЖА	ПАСС КАБИНА	 Используя систему PACIS подать команду: «ВНИМАНИЕ! ПОСАДКА» 	Летный экипаж подает эту команду не позднее, чем за 1 мин до выполнения посадки.

6	начало з	РВАКУАЦИИ	
СВЯЗЬ	МЕЖДУ	СПОСОБ СВЯЗИ	ПРИМЕЧАНИЕ
КАБИНА ЭКИПАЖА	ПАСС КАБИНА	 Используя систему PACIS подать команду: «ЭВАКУАЦИЯ ПАССАЖИРОВ» 	Летный экипаж подает команду начать немедленную эвакуацию пассажиров, кабинный экипаж направляет пассажиров к аварийным выходам.
ПАСС КАБИНА	КАБИНА ЭКИПАЖА И ПАСС КАБИНА	 Используя систему РАСІЅ или ЭЛЕКТРОМЕГАФОН подать команду: «ЭВАКУАЦИЯ ПАССАЖИРОВ» 	Кабинный экипаж подает команду немедленно начать эвакуацию пассажиров в случае, если такую команду не подал летный экипаж и достоверно известно, что выполнить эвакуацию необходимо.
ПАСС КАБИНА	ПАСС КАБИНА	– Используя систему PACIS или ЭЛЕКТРОМЕГАФОН или ГРОМКИМ ГОЛОСОМ	Кабинный экипаж встает в проходе подает команды: «РАСТЕГНУТЬ ПРИВЯЗНЫЕ РЕМНИ», «ВЕЩИ НЕ БРАТЬ», «ПРОЙДИТЕ К ВЫХОДУ», «СЛЕДУЙТЕ СЮДА».

7	ЭВАКУА	ЦИЯ НЕ ТРЕБУЕТСЯ	
СВЯЗЬ	МЕЖДУ	СПОСОБ СВЯЗИ	ПРИМЕЧАНИЕ
АНИЗАН АЖАПИНЕ	ПАСС КАБИНА	 Используя систему PACIS подать команду: «ОСТАВАТЬСЯ НА СВОИХ МЕСТАХ» 	После оценки ситуации, если КВС считает, что эвакуация не требуется и он гарантирует безопасность пассажиров, летный экипаж немедленно сообщает об этом

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ RRJ-95B Руководство по цетной эксплуатации

АВАРИЙНАЯ ЭВАКУАЦИЯ

ЭВАКУАЦИЯ ЭКИПАЖА И ПАССАЖИРОВ НА СУШЕ

ПРОЦЕДУРЫ ДЛЯ ЛЕТНОГО ЭКИПАЖА

- Летный экипаж информирует кабинный экипаж о причинах вынужденной посадки и устанавливает план действий;
- Летный экипаж использует систему PACIS для подачи команд, таких как «ЭВАКУАЦИЯ ПАССАЖИРОВ».
- По команде «ВНИМАНИЕ! ПОСАДКА»
- Ручку стопорения ремней в положение ручного стопорения.................УСТАНОВИТЬ

Примечание: Кресло дополнительного члена экипажа не оборудовано системой ручного стопорения ремней, стопорение выполняется автоматическим инершионным механизмом

ПРОЦЕДУРЫ ДЛЯ КАБИННОГО ЭКИПАЖА

Когда кабинный экипаж получает команду начать эвакуацию пассажиров, каждый член кабинного экипажа должен действовать в соответствии со следующими процедурами:

- Подать команду.....«РАСТЕГНУТЬ ПРИВЯЗНЫЕ РЕМНИ»
- ВНЕШНИЕ УСЛОВИЯ......ОЦЕНИТЬ

Перед открытием двери через смотровое окно или ближайший к двери иллюминатор убедиться в отсутствии сильного задымления, открытого огня и других препятствий в зоне эвакуации.

- если зона эвакуации безопасна:
- ДВЕРЬ.....ОТКРЫТЬ

Повернуть внутреннюю ручку вверх до упора и толкнуть дверь

<u>Примечание:</u> Перед открытием двери убедиться, что ручка селектора аварийного трапа находится в положении ARMED (Режим аварийного открытия двери и выброса аварийного надувного трапа).

<u>Примечание:</u> Если дверь не открылась автоматически, открыть дверь вручную, толкая дверь наружу вперед до постановки на фиксаторы открытого положения.



A-00

аварийная эвакуашия

4.90

	PYЧКУ PULL Вытянуть ручку ручного включения нада трапа и на установку трапа в рабочее	дува трапа. На наполнение аварийного
_	· ПОДАТЬ КОМАНДУ · ПОДАТЬ КОМАНДУ	«СЛЕДУЙТЕ СЮДА» «ПОКИНУТЬ САМОЛЕТ»
-	 ЭВАКУАЦИЮ ПАССАЖИРОВ если аварийный трап становится нер 	
_	ЭВАКУАЦИЮ ПАССАЖИРОВ. Пассажиров к другому аварий ЗАКРЕПЛЕННУЮ ЗОНУ Перед эвакуацией кабинный экипаж обязан про	ПРЕКРАТИТЬ ному выходуНАПРАВИТЬ ОСМОТРЕТЬ
	расписанием зону в пассажирской кабине и убе эвакуировались	диться, что все пассажиры
-	КАБИННОМУ ЭКИПАЖУ	ЭВАКУИРОВАТЬСЯ
	Эвакуация аварийно-спасательного оборудова соответствии с Аварийным расписанием.	ния выполняется кабинным экипажем в
_	ПАССАЖИРОВ В БЕЗОПАСНОЕ М	ЕСТОНАПРАВИТЬ

• если зона эвакуации небезопасна:

• если аварийный трап не раскрылся:

- ДВЕРЬ.....НЕ ОТКРЫВАТЬ
- Пассажиров к другому аварийному выходу.......НАПРАВИТЬ

ЭВАКУАЦИЯ ЛЕТНОГО ЭКИПАЖА ЧЕРЕЗ ФОРТОЧКУ

ОТКРЫТИЕ ФОРТОЧКИ

Перед открытием форточки убедиться в отсутствии сильного задымления, открытого огня и других препятствий в зоне эвакуации.

- КНОПКУ ФИКСАЦИИ......НАЖАТЬ И УДЕРЖИВАТЬ На ручке управления кнопку фиксации удерживать в нажатом состоянии до полного открытия форточки
- РУЧКУ УПРАВЛЕНИЯ ПОВЕРНУТЬ НА СЕБЯ И ТЯНУТЬ НАЗАД Форточка сходит с замков и поворачивается внутрь кабины относительно передней опоры для дальнейшего перемещения назад. Переместить форточку назад до упора и отпустить кнопку фиксации.
- ВНЕШНИЕ УСЛОВИЯ.....ОЦЕНИТЬ

Убедиться в отсутствии сильного задымления, открытого огня и других препятствий в зоне эвакуации. В темное время суток использовать аварийноосветительный фонарь.

12 A-00

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

СУХОЙ RRJ-95В Руководство по петной эксплуатации

аварийная эвакуация

ЭВАКУАЦИЯ С ИСПОЛЬЗОВАНИЕМ СПАСАТЕЛЬНОГО КАНАТА

- Кресло пилота в крайнем заднем положении........ЗАФИКСИРОВАТЬ
- ПОДЛОКОТНИКИ КРЕСЛА.....ПОДНЯТЬ ВВЕРХ
- КРЫШКУ НИШИ РАЗМЕЩЕНИЯ КАНАТА.....ОТКРЫТЬ - БУХТУ КАНАТА.....РАЗМОТАТЬ
 - Размотать бухту каната и выбросить свободный конец каната в открытый проем форточки
- *Взяться правой рукой за канат;
- Развернуться спиной к форточке;
- Удерживаясь за канат обеими руками на уровне груди, сесть на нижнюю часть переплета фонаря;
- *Перенести левую ногу через проем форточки наружу
- *Взяться левой рукой за канат ниже переплета фонаря, наклонить туловище горизонтально вдоль нижней кромки проема форточки;
- *Взяться правой рукой за нижнюю часть переплета фонаря, перенести правую ногу через проем форточки наружу
- *Взяться правой рукой за канат ниже левой руки
- Перебирая канат руками, спуститься на землю.
 - Примечание:* Действия пилота приведены при эвакуации через правую форточку, действия пилота при эвакуации через левую форточку симметричны (зеркально отражены) действиям пилота через правую форточку.
 - <u>Примечание:</u> При эвакуации через левую форточку, в начале спуска, соблюдать осторожность, опасаясь получить травму о резервный датчик полного давления.



АВАРИЙНАЯ ЭВАКУАЦИЯ

A-00

13

ЭВАКУАЦИЯ ЭКИПАЖА И ПАССАЖИРОВ НА ВОДЕ

ПРОЦЕДУРЫ ДЛЯ ЛЕТНОГО ЭКИПАЖА

- <u>По команде «ПРИГОТОВИТЬСЯ К АВАРИЙНОЙ ПОСАДКЕ»</u>
- СПАСАТЕЛЬНЫЙ ЖИЛЕТ......НАДЕТЬ
- По команде «ВНИМАНИЕ! ПОСАДКА»
- Ручку стопорения ремней в положение ручного стопоренияУСТАНОВИТЬ

<u>Примечание:</u> Кресло дополнительного члена экипажа не оборудовано системой ручного стопорения ремней, стопорение осуществляется автоматическим инерционным механизмом

ПРОЦЕДУРЫ ДЛЯ КАБИННОГО ЭКИПАЖА

Каждый член кабинного экипажа должен действовать в соответствии со следующими процедурами:

- По команде «ПРИГОТОВИТЬСЯ К АВАРИЙНОЙ ПОСАДКЕ»
- Подать команду...«НАДЕНЬТЕ СПАСАТЕЛЬНЫЕ ЖИЛЕТЫ»
 Спасательные жилеты приводить в действие только в момент прохождения аварийного выхода
- СПАСАТЕЛЬНЫЙ ЖИЛЕТ......НАДЕТЬ
- Подать команду.....«ЗАСТЕГНУТЬ ПРИВЯЗНЫЕ РЕМНИ»
- <u>По команде «ЭВАКУАЦИЯ ПАССАЖИРОВ»</u>
- Подать команду.....«РАСТЕГНУТЬ ПРИВЯЗНЫЕ РЕМНИ»
- Ручку селектора аварийного трапа

в положение DISARMED.....УСТАНОВИТЬ

Режим открытия двери без выброса аварийного надувного трапа

– ДВЕРЬ.....ОТКРЫТЬ

Для эвакуации рекомендуется использовать аварийные выходы, расположенные с подветренной стороны.

- ЭВАКУАЦИЮ ПАССАЖИРОВ В ВОДУ.....ВЫПОЛНИТЬ
- ЗАКРЕПЛЕННУЮ ЗОНУ.....ОСМОТРЕТЬ

Перед эвакуацией кабинный экипаж обязан проверить закрепленную Аварийным расписанием зону в пассажирской кабине и убедиться, что все пассажиры эвакуировались.

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

RRJ-95B

4.90

аварийная эвакуация

кко-эзы Руководство по петной эксплуатации

•	при	наличии	времени:
---	-----	---------	----------

В качестве вспомогательных плавсредств могут использоваться аварийные надувные трапы, расположенные на аварийных выходах.

- Плавающих у двери в целях безопасности......УДАЛИТЬ
- **–** ДВЕРЬ......ЗАКРЫТЬ
- Ручку селектора аварийного трапа в положение ARMED......УСТАНОВИТЬ Режим аварийного открытия двери и выброса аварийного надувного трапа
- ДВЕРЬ.....ОТКРЫТЬ
- если аварийный трап не раскрылся:
 - Ручку PULL.....ВЫТЯНУТЬ

Вытянуть ручку ручного включения наддува трап. На наполнение аварийного трапа и на установку трапа в рабочее положение требуется не более 10 секунд

– ШВАРТОВОЧНЫЙ ТРОС.....ВЫПУСТИТЬ

Для выпуска швартовочного троса потяните за выпускной шнур, прикрепленный к швартовочному тросу, на краю трапа

ТРАП ОТ САМОЛЕТА.....ОТСОЕДИНИТЬ

Для отсоединения трапа от самолета откидной клапан выходной площадки трапа поднять и рукоятку отсоединения выходной площадки трапа вытянуть.

Трап $^{\circ}$ отплывает от самолета на расстояние длины швартовочного троса приблизительно на 20 ft (6,1 м).

ТРАП ОТ САМОЛЕТАОТШВАРТОВАТЬ

Чтобы отшвартовать трап от самолета потяните отстыковочный шнур, закрепленный на швартовочном тросе в торцевой части трапа.

– КАБИННОМУ ЭКИПАЖУЭВАКУИРОВАТЬСЯ

Эвакуация аварийно-спасательного оборудования выполняется кабинным экипажем в соответствии с Аварийным расписанием.



аварийная эвакуация

A-00 4.90

15

ФИКСИРОВАННЫЕ ПОЗЫ ПРИ АВАРИЙНОЙ ПОСАДКЕ

Пассажиры



Ст.бортпроводник, третий бортпроводник

<u>Бортпроводник</u>





4.90

АВАРИЙНЫЕ И ОСОБЫЕ ПРОЦЕДУРЫ

сухой година и по година годи

аварийная эвакуация

Руководство по летной эксплуатации

ТИПОВОЙ ТЕКСТ ОБРАЩЕНИЯ К ПАССАЖИРАМ

Внимание!

Говорит командир воздушного судна.

Самолет неисправен, возможна аварийная посадка (Через ____ минут наш самолет из-за неисправности выполнит аварийную посадку на воду).

На борту имеется необходимое аварийно-спасательное оборудование (спасательные жилеты, для детей).

Мы предупредили наземные спасательные службы, и они принимают необходимые меры.

Сохраняйте полное спокойствие, оставайтесь на своих местах, точно выполняйте все указания членов экипажа.

ТИПОВОЙ ТЕКСТ ИНФОРМАЦИИ ДЛЯ ПАССАЖИРОВ

Внимание!

Перед аварийной посадкой (посадкой на воду) по команде «ПРИГОТОВИТЬСЯ К АВАРИЙНОЙ ПОСАДКЕ» вы должны:

- снять очки, зубные протезы, вынуть из карманов острые предметы, авторучки, ножи, зажигалки
- снять обувь на высоких каблуках
- расстегнуть воротник и ослабить галстук, а также тесную и стягивающую одежду
- надеть спасательный жилет и не надувать его в самолете. Порядок надевания спасательного жилета, детского спасательного жилета и приведение в действие детского спасательного плотика указан в Инструкции по безопасности, которая находится в спинке кресла
- поставить в вертикальное положение спинку кресла и проверить, застегнуты ли привязные ремни

За несколько секунд до посадки мы подадим команду: «ВНИМАНИЕ! ПОСАДКА»

В этом момент вы должны:

- принять фиксированную позу
- оставаться в этом положении до полной остановки самолета

По команде «ЭВАКУАЦИЯ ПАССАЖИРОВ» вы должны:

- расстегнуть привязные ремни и покинуть самолет, следуя указаниям членов экипажа
- сохранять спокойствие и выполнять все подаваемые команды
- пользоваться только тем выходом, который будет указан. При задымлении салона Вам необходимо передвигаться к аварийному выходу так, чтобы органы дыхания находились ниже уровня задымления (полусогнувшись или на четвереньках), руководствуясь напольной маркировкой пути эвакуации.

Благодарю за внимание.