中国民用航空总局



CAAC 适 航 指 令

AIRWORTHINESS DIRECTIVE

本指令根据中国民用航空规章《民用航空器适航指令规定》(CCAR-39)颁发,内容涉及飞行安全,是强制性措施。如不按规定完成,有关航空器将不再适航。

编号: CAD2001-A340-24

修正案号: 39-3405

- 一. 标题: 更改飞行手册燃油渗漏程序(ATA28)
- 二. 适用范围:

所有A340-211, 212, 213, -311, 312, 313系列飞机。

- 三. 参考文件:
- 1、GSAC AD2001-440(B)
- 2. Airbus TR No. 4.02.00/24 DGAC approved on July 10th, 2001.

四. 原因、措施和规定

当一架A340飞机的4发故障后,飞行机组按照发动机故障程序对4 发关车。该程序的一部分要求如果怀疑有损坏,则关断左/右机翼内侧油箱分离阀以隔离内侧油箱的前后区。

飞行机组然后决定返航并放油。

当放油结束时,2发和3发转速下降停车并且燃油泵2号和3号及备用燃油泵2号和3号低压警告(ECAM)出现。

调查表明A340飞机燃油系统的设计使得当内侧油箱隔离阀关断时会导致2发和3发缺油。

这种情况,比如一台发动机故障(4发)加上发动机熄火(2发和3发)可导致灾难性的后果。

先前发布的CAD2000-A340-29/39-3027(GSAC AD2000-403-153(B) R1)引入了新的放油程序以防止类似情况的再次发生。

已发现无论是否放油只要内部油箱分离阀关断即有可能发生上述 情况。

本指令引入一个新的"燃油渗漏"程序要求当关断分离阀飞行时监 控2发和3发的收集单元的燃油量(在发动机故障后已确认燃油渗漏的 情况下)。

本指令生效后,下列操作程序应用于所有飞行:

燃油渗漏

可用下列方法探测燃油渗漏:

- -机载燃油FOB与已使用燃油F. USED之和显著小于出发时的FOB,或
- -乘客观察到发动机或翼尖的油雾,或
- 总燃油量下降速率异常,或
- -燃油不平衡,或
- -一个油箱用空得太快(发动机渗漏或油箱有洞),或
- -一个油箱溢油(油箱内的管路破裂),或
- -一个过大的燃油流量,或
- -客舱内有燃油气味
- ●渗漏确认时: 尽快着陆
- ●若发动机渗漏:

相应发动机关车

注: 交输活门可选在开位以平衡燃油或使用两侧机翼的燃油。不要 重新启动发动机。

●若发动机故障后渗漏:

保持FUEL X FEED燃油交输活门关断 左和右INR TK SPLIT内侧油箱分离设在0N位 监控2发和3发的收集单元的燃油量

●若收集单元的燃油量消耗到了500KG以下: 关闭、JETTISON放油如果正在使用 接通正工作的发动机的FUEL X FEED燃油交输活门 注:不要接通故障的发动机的FUEL X FEED燃油交输活门

●若不能定位渗漏:

保持FUEL X FEED燃油交输活门关断。

下降到重力供油升限:

在燃油已通气的情况下(自起飞已过30分钟)该升限为 20000ft(*):

在燃油未通气的情况下(自起飞未过30分钟)该升限为 15000ft(*):

(*) 若使用了 IP4则为4000ft。

当达到重力供油升限时,选择ENG START发动机起动在IGN点火位并 将所有油箱泵关断。避免负的G机动。

●若供油油箱中还有油的情况下发动机熄火: 使用LEAK FROM ENGINE发动机渗漏程序 将所有油箱泵接通

●着陆时

CAUTION警戒:

不要使用反推

注:即使在燃油不平衡即一边机翼满油而另一边空油的情况下进近 和着陆也无须特殊程序。

注: 本指令的程序更改已在TR No. 4.02.00/24(DGAC于2001年7月10日 批准)介绍并包括在下列飞行手册更新版中:

A340飞机飞行手册	飞机型别	更新版次
封面	A340-211	15
封面	A340-212	11
封面	A340-213	08
封面	A340-311	15
封面	A340-312	11
封面	A340-313	09

按照本程序(或任何经批准的更新版)操作或将本指令放入飞行 操作手册并且飞行机组按此执行,这些做法是符合本指令要求的。

五. 生效日期: 2001年10月17日

六. 颁发日期: 2001年10月16日

七. 联系人: 吴镝

> 民航华东管理局适航处 021-62688899-26126