Материалы, используемые в РТ

Материал	ρ, г/cm ³	T, °C	σв, МПа	στ, МПа	Е, ГПа	δ, %	Применение
1	2	3	4	5	6	7	8
			Магниев	ые сплавы			
ВМД3		20	216	140	41,2	5	Сварные
		150	156		37,2	15	конструкции, от которых
	1,83	200	127		34,3	16	требуется
		250	98		- ,-	22	повышенный
				220, 200	42.1	10	σT
BM65-1	1,8	20 150	358 358	220-290	42,1	21,5	Использовата при комнатно
DW03-1	1,0	200	352			17	температуре
		200	Алюминие	вые сплаві	J	17	remneparype
		20		1		10	П
		100	426 392	320-350	67,6 64,2	19 16	Листы, детал
Д16Т	2,78	200	330		54,4	11	_ каркаса, обшивка,
		300	157		42,2	13	шпангоуты
		20	583	550	70,6	6	Профили,
D05F	• • •	100	519		63,2	8	лонжероны,
B95T	2,85	200	325		56,3	4	шпангоуты. Н
		300	98		42,6	23	
	2,76	20	430	320-350	66,6	20	Листы, обшивка при T=150200°C
Д19Т		100	412	280	60,8	16	
Д191		200	353	250	55,9	10	
		300	186	250	46,1	13	
		20	314	160-170	66,6	24	Профили, листы, штамповка
АМг6	2,64	100	291	160	60,8	31	
1 21/21 0	_, = ,	200	186	135	54,4	43	
		300	127	60	43,1	48	
		20	412	378	70,6	17	Штамповка,
AK6	2,75	100	382			14	поковка. Кронштейны
		200	284			19	силовые детал
		20	412	270	73,5	10	Профили, листы. Детал
01420	2,47	100	412		66,6	19	силового набора (стрингеры,
		200	323		57,8	21	оболочки, шпангоуты)
		20	441	350	69,6	9	Листы, поковки.
1201	2,85	100	392		67,6	10	Силовые шпангоуты,
		200	345		58,8	12	оболочки. Сваривается
01545K	2,65	20	382	270	69,6		Свариваемы аналоги АМГ

1460		2,6	0	20		490			78,4		и 1201 соответственно. T=-253150°C	
1		2		3		4	5		6	7	8	
Материал	ρ, ι	γ _{CM} ³]	ſ,°C	σ	в, МПа	στ, МПа	I	Е, ГПа	δ, %	Применение	
						Титано	вые сплаві	Ы			•	
				20		980	950		117,6	10	Силовые	
D.T.(2	250		735			102	10	шпангоуты,	
BT6		4,4	3	350		637			93	11	силовые свариваемые	
				450		539			90	9	детали	
				20		1031	800		113	12	, ,	
				100		941			111	15		
BT3-1	2.1	-	200		882			109	14	Силовые		
Б13-1		4,5)	300		784			107	14	шпангоуты	
				400	400		813			98	17	
				500		657			87,2	16		
BT14		4,5	2	20		1177	830		113	11	Силовые	
		4,3	2	400		931			85,3	6	детали, крепеж	
BT-9* *)-	v			293К		1100				8 – 14%		
Сколовски РЭУ на Т				693K		850						
				293		1100			115			
				393		1020			112			
BT-14*	:			473		960			105	6%		
				523		940			102			
				573		920			100			
				293		1200			111			
				393		1110			108			
BT-23				473		1070			101	5		
				523		1050			98			
				573		1020			95			

Сплав титановый BT — означает «ВИАМ титан» (ФГУП «Всероссийский научно-исследовательский институт авиационных материалов» ГНЦ РФ)

Сплав титановый ОТ - «Опытный титан»

Сплав титановый ПТ - «Прометей титан»

«У» - улучшенный; «М» - модифицированный; «И» - специального назначения; «Л» - литейный сплав; «В» - сплав, в котором марганец заменен эквивалентным количеством ванадия.

			Ст	али			
207/201	7,85	20	1080	1000- 1100	196	12,5	Крепеж,
30ХГСА	7,83	300	980		166,6	11	силовые детали

		1		1	ı	1
	400	902		161,8	16	
	500	686		156,8	21	
7.82	20	1420	1400	198	10	
7,02			1100	ł		Болты,
		-		-	· ·	шпильки
		883		168	7	
8,00		1570	1470			Шпильки болты в соединении ГГ
7,75	20°C	880	710	193	20%	Корпус
	300	720	630		16	регулятора
						ДУСН
7,80	20	1000	600	185	15	
	300	810	550	187	13	Корпуса малогабаритны
	400	780	540	157	12	х ГГ, закладные
	500	700		147	12	элементы органопластико вых корпусов
	600	640	500	147	9	
						Сталь жаропрочная высоколегиров анная
7,79	20		165	205	7	Сталь высокопрочная
	100	190	165	205	7	Оболочки,
	200	190	165	201	8	кратковременн
	300	180	155	192	9	о нагружаемые
	350	175	150	180	9	давлением
7,95				192		
8,00	20	1570	1270	200	≥7%	Корпусные детали ПАД, ДУСН
						Корпусные детали ПАД, ДУСН, оболочки
7,85		1150	1050	215	10-15%	Крепеж
7,826		780	640	200	10-15%	Лист прокат, поковка
7,92		530	236	198	20%	Лист прокат
		Вольфрамо	овый спла	В		
22,59						Сопловые втулки ДУСН
	7,75 7,80 7,79 7,95 8,00 7,85 7,826 7,92	7,82 20 300 400 500 8,00 7,75 20°C 300 400 500 7,80 20 300 400 500 600 7,79 20 100 200 300 350 7,95 8,00 20	500 686 7,82 20 1420 300 1270 400 - 500 883 8,00 1570 7,75 20°C 880 300 720 400 680 500 570 7,80 20 1000 300 810 400 780 500 700 600 640 7,79 20 190 kr/ MM² 100 190 200 190 300 180 350 175 7,95 1570 8,00 20 1570 8,00 20 1570 80 7,92 530 80 7,92 530	500 686 7,82 20 1420 1400 300 1270 400 - 500 883 8,00 1570 1470 7,75 20°C 880 710 300 720 630 400 680 590 500 570 510 7,80 20 1000 600 300 810 550 400 780 540 500 700 600 640 500 7,79 20 190kr/ Mm² 165 300 180 155 3300 180 155 3300 180 155 350 175 150 7,95 150 1270 8,00 20 1570 1270 8,00 20 1570 1270 80льфрамовый спла 80льфрамовый спла	500 686 156,8 7,82 20 1420 1400 198 300 1270 184,5 - - 400 - - - - 500 883 168 8,00 1570 1470 193 300 720 630 - 400 680 590 - 500 570 510 - 7,80 20 1000 600 185 300 810 550 187 400 780 540 157 500 700 147 600 640 500 147 7,79 20 190 km² 165 205 200 190 165 201 300 180 155 192 350 175 150 180 7,95 192 8,00 20 1570 1270 200 7,85 1150 1050 215 <td>500 686 156,8 21 7,82 20 1420 1400 198 10 300 1270 184,5 8,5 400 - - - - 500 883 168 7 8,00 1570 1470 193 20% 8,00 1570 1470 193 20% 300 720 630 16 400 680 590 15 500 570 510 17 7,80 20 1000 600 185 15 300 810 550 187 13 400 780 540 157 12 500 700 147 12 600 640 500 147 9 7,79 20 190kr/ Mm² 165 205 7 200 190 165 205 7 200 190 165 205 7 200 190 165 205 7 200 190 165 205 7 200 190 165 205 7 <tr< td=""></tr<></td>	500 686 156,8 21 7,82 20 1420 1400 198 10 300 1270 184,5 8,5 400 - - - - 500 883 168 7 8,00 1570 1470 193 20% 8,00 1570 1470 193 20% 300 720 630 16 400 680 590 15 500 570 510 17 7,80 20 1000 600 185 15 300 810 550 187 13 400 780 540 157 12 500 700 147 12 600 640 500 147 9 7,79 20 190kr/ Mm² 165 205 7 200 190 165 205 7 200 190 165 205 7 200 190 165 205 7 200 190 165 205 7 200 190 165 205 7 <tr< td=""></tr<>

			Ниобиевые сплавы	I	
	8,60	293К	435	30,5%	«Горячие»
5ВМЦ		1973К	45	40%	газоводы
10DMII	8,60	293К	570	28%	«Горячие»
10ВМЦ		1973K	50	100%	газоводы
	8,60	293К	620	20%	«Горячие»
10ВМЦ ВР		1973K	75	80%	газоводы = Ниобиевые сплавы + КЛ-1 (наружное ТЗП)
, 1			F 1	ицид молибдена (внутр	/
		N	Іолибденовые сплан	вы	
MD 2MH	9,70	N 293K	Голибденовые сплаг	вы 20%	
МВ-2МП	9,70				
	9,70	293К	600	20%	
МВ-2МП ЦМ-2А		293K 2273K	600 40	20% 35%	-
ЦМ-2А		293K 2273K 293K	600 40 600	20% 35% 20%	
	9,70	293K 2273K 293K 2073K	600 40 600 40	20% 35% 20% 35%	
ЦМ-2A ЦМ-6	9,70	293K 2273K 293K 2073K 293K 2073K 293K	600 40 600 40 700 60 700	20% 35% 20% 35% 20%	
ЦМ-2А	9,70	293K 2273K 293K 2073K 293K 2073K	600 40 600 40 700 60	20% 35% 20% 35% 20% 20%	
ЦМ-2A ЦМ-6	9,70	293K 2273K 293K 2073K 293K 2073K 293K 2073K	600 40 600 40 700 60 700	20% 35% 20% 35% 20% 20% 15% 60%	
ЦМ-2A ЦМ-6 ЦМ-10 ВД	9,70	293K 2273K 293K 2073K 293K 2073K 293K 2073K	600 40 600 40 700 60 700 30	20% 35% 20% 35% 20% 20% 15% 60%	Вкладыш
ЦМ-2A ЦМ-6 ЦМ-10 ВД МВ10-МП	9,70	293K 2273K 293K 2073K 293K 2073K 293K 2073K	600 40 600 40 700 60 700 30	20% 35% 20% 35% 20% 20% 15% 60%	критического
ЦМ-2A ЦМ-6 ЦМ-10 ВД МВ10-МП (10% W)	9,70	293K 2273K 293K 2073K 293K 2073K 293K 2073K	600 40 600 40 700 60 700 30	20% 35% 20% 35% 20% 20% 15% 60%	
ЦМ-2A ЦМ-6 ЦМ-10 ВД МВ10-МП	9,70	293K 2273K 293K 2073K 293K 2073K 293K 2073K	600 40 600 40 700 60 700 30	20% 35% 20% 35% 20% 20% 15% 60%	критического
ЦМ-2A ЦМ-6 ЦМ-10 ВД МВ10-МП (10% W) МВ20	9,70	293K 2273K 293K 2073K 293K 2073K 293K 2073K	600 40 600 40 700 60 700 30	20% 35% 20% 35% 20% 20% 15% 60%	критического сечения СБ

Теплозащитные покрытия

	Внутр	еннее ТЗП	из [Астрах	ков, Панин	н, Быцкевич и др.]
	Плотнос ть р, кг/м ³	Теплопроводность λ, Вт/мК		Теплоем	
		λ _θ =0°	λ _θ =90°	кость с _т , Дж/кгК	
Асбопластик					
Стеклопластик	1900	0,40	0,35	125	
Углепластик	1400	0,49	0,53	323	
УУКМ					
Графит В1	2200	139	197	754	
Резина	600 ÷ 1000	0,15	0,15	1300 ÷ 1500	

		Наружно	е ТЗП из [С	Соколовск	ий. ЭУТТ]		
	Плотнос ть р, г/см ³	Теплопр оводнос ть λ, Вт/мК	Темпера туропро водность $\cdot 10^6$, м 2 /с				
Покрытие ТГП-ФО	0,37	0,058	0,110				
КЛ-11 (кремнеземн лента)	ая 1,00	0,070	0,098				
Покрытие ВГР-150 (базальтова вата, высокоглино мистый волокнисты материал ТУ 14-8-107-74	я эзе 0,20 й 7-	0,093	0,480				
	Внутр	еннее ТЗГ	I корпуса I	ГГ из [Соко	оловский. ЭУТТ]		
	Плотнос ть р, г/см ³	Теплопр оводнос ть λ, Вт/мК	Темпера туропро водность ·10 ⁶ , м ² /с	δ при разрыве, %			
НП-102	0,6-0,7	0,17 - 0,18	0,09 – 0?11	100			
Термолон-2 (керамика)	1 11 /-11 8 3	0,12 – 0,18		50			
КЗТП-1	0,8-0,9	0,24 – 0,27	0,17	400			
СКД-АФ (резина)	0,85-0,94	0,15 – 0,17	0,11 – 0,12	40			
ПРЭС-Б	0,8	0,1717	0,109	54			
		Ко	мпозицион	ные матери	алы		
			еклопласти	ік намоточі			
				<u>Vo</u>			
1	D			рактеристи		Значение	
2	**			•	омирования, МПа	1470	
3 1	угодуль упруго	сти при ра	стяжении в Плотность		ии армирования, ГПа	52,9	
			ити УКН/50	000 и связу	ющее – эпоксидная смо		
	Ì	Іримененис	е: оболочки	, работаюш	цие на сжатие		
1 2	Применение: оболочки, работающие на сжатие 1275(арм.0,65) 1128(арм.0,58) 883(арм.0,45) 706(арм.0,35)						
2 3	1	Модуль упр	ругости при	и растяжени	ии, ГПа	127,5 112,5 88,3	

		63,8	
		1,54	
3		1,50	
	Плотность, $\Gamma/\text{см}^3$	1,43	
		1,38	
	Углепластик П-5	,	
	(облицовка раструба СБ маршевого РДТТ)		
	Углепластик П-5-12		
	(облицовка КС ДУСН)		
	Стеклопластик П-5-2		
	(Корпусные детали ДУСН)		
	Органопластик		
	Применение: оболочки, работающие на растяжение (внутреннее дав		
	Плотность, $\kappa \Gamma / M^3$	1350	
	Прочность при растяжении, МПа	2400	
	Модуль упругости при растяжении, ГПа	93	
	ΑΓ-4Β		
Ι.	Грименение: прессованные наконечники, крышки люков и т.д.		
	Плотность, Γ/cm^3	1,35	
	Разрушающее напряжение при растяжении, МПа		
	AΓ-4B		
	AΓ-4C	539	
	АГ-4НС	539	
	Разрушающее напряжение при изгибе, МПа		
	AΓ-4B	168	
	AΓ-4C	465	
	АГ-4НС	568	
	Разрушающее напряжение при сжатии, МПа		
	ΑΓ-4Β		
	AΓ-4C	255/80	
	АГ-4НС	196/49	
	в напр. ориент. стеклонитей/ перпендикулярно ориентации		
	Модуль упругости при растяжении, МПа		
	ΑΓ-4Β	22000	
	AΓ-4C	34300	
	АГ-4НС		
	Полиэтиленовые волокна (высокопрочные)		
	Прочность при растяжении, МПа	1960	
	Модуль упругости при растяжении, ГПа	49,05122,6	
	Плотность, $\Gamma/\text{см}^3$	0,9	
	Предельная деформация, %	36	

Расчетные случаи нагружения

Наземная эксплуатация	f	Примечание
Транспортирование всеми видами транспорта изделия и его составных частей	1,75	Определяются поперечные перегрузки, выносливость.

		Накладываются ограничения
Погрузочно-разгрузочные работы	2,0	Определяются поперечные перегрузки.
Хранение	2,0	Большая непредсказуемость
Подъем в вертикальное положение	1,5	
Загрузка ракеты в ТПК	2,0	Трение
Старт	1,4	
Полет на АУТ	f	Примечание
Действие максимальной осевой аэродинамической силы	1,3	$X=C_xqF_M$
Действие максимальной поперечной аэродинамической силы	1,3	$Y=C_{y1}{}^{\alpha}qF_{M}$
Действие максимального скоростного напора	1,3	
Действие максимального внешнего избыточного давления	1,3	
Действие максимальных осевых перегрузок при работе ДУ	1,3	В конце работы ДУ
Разделение ступеней многоступенчатой ракеты (резкое снятие нагрузки)	1,3	Динамическая нагрузка
Сброс обтекателя	1,3	
Нагружение внутренним давлением (для всех работающих двигателей, газогенераторов, сосуды питающие)	2,0	

Примечание

- 1. Для крепежных и фиксирующих элементов (болты, шпильки, заклепки, штифты, оси, тросики) f увеличивается в 1,25 раза;
- 2. Для материалов с отношением предела прочности к пределу текучести большем коэффициента безопасности коэффициент запаса прочности должен быть не менее 1,0.

Эквивалентные напряжения

1.
$$\sigma_{\text{9KB}} = \sigma_1 \le [\sigma]; \quad \sigma_{\text{9KB}} = |\sigma_3| \le [\sigma].$$

$$2. \ \sigma_{\scriptscriptstyle \mathsf{9KB}} = \sigma_1 - \sigma_3 \leq [\sigma].$$

3.
$$\sigma_{\text{\tiny 3KB}} = \sigma_1 - \mu(\sigma_2 + \sigma_3) \le [\sigma].$$

4.
$$\sigma_{\text{\tiny 3KB}} = \sqrt{\sigma^2 + 4\tau^2} \le [\sigma]$$
.

5.
$$\sigma_{\text{9KB}} = \frac{1}{\sqrt{2}} \sqrt{(\sigma_{11} - \sigma_{22})^2 + (\sigma_{22} - \sigma_{33})^2 + (\sigma_{33} - \sigma_{11})^2 + 6(\sigma_{12}^2 + \sigma_{23}^2 + \sigma_{31}^2)} \le [\sigma].$$

Критерий прочности

$$\sigma_{\text{\tiny 3KB}} \leq [\sigma] = \min\left(\frac{\sigma_{\text{\tiny B}}}{f}, \quad \sigma_{0,2}\right).$$