

Т. ОБЩЕТЕХНИЧЕСКИЕ И ОРГАНИЗАЦИОННО-МЕТОДИЧЕСКИЕ СТАНДАРТЫ

Группа Т27

к ГОСТ 5212—74 Таблица аэродинамическая. Динамические давления и температуры торможения воздуха для скорости полета от 10 до 4000 км/ч. Параметры

В каком месте	Напечатано	Должно быть
Графа « $H=3000$ м, р _д , Па»: для v 50 км/ч	6 77243	8 77243
для v 60 км/ч	8 26348+2	1 26348+2
для v 80 км/ч	1 24731	2 24731
Графа « $H=3100$ м, р _д , Па». Для v 150 км/ч	7 84221	7 84224
Графа « $H=3700$ м, Т ₀ , К»: для v 240 км/ч	266 313	266 312
для v 460 км/ч	272.227	272 226
Графа « $H=3700$ м, р _д , Па» Для v 450 км/ч	6 85114	6 85116
Графа « $H=4400$ м, р _д , Па». Для v 440 км/ч	5 07703	6 07703
Графа « $H=8000$ м, Т ₀ , К». Для v 400 км/ч	242 204	242 294
Графа « $H=10500$ м, р _д , Па». Для v 10 км/ч	1 40588+0	1 49588+0
Графа « $H=3700$ м, р _д , Па». Для v 960 км/ч	3 54344	3 54354
Графа « $H=4200$ м, Т ₀ , К». Для v 800 км/ч	285.424	285 426
Графа « $H=4500$ м, р _д , Па»: для v 780 км/ч	1 03830	2 03830
для v 790 км/ч	1.09685	2 09685
Графа « $H=5200$ м, р _д , Па». Для v 1170 км/ч	4 82098	4 89098
Графа « $H=5300$ м, Т ₀ , К». Для v 720 км/ч	273 608	273.607
Графа « $H=5400$ м, Т ₀ , К» Для v 990 км/ч	290 886	290 686
Графа « $H=5700$ м, Т ₀ , К». Для v 820 км/ч	277 920	276.920
Графа « $H=5700$ м, р _д , Па» Для v 1090 км/ч	3 90175	3 90174
Графа « $H=5900$ м, Т ₀ , К». Для v 1170 км/ч	303 366	302 366
Графа « $H=6000$ м, р _д , Па». Для v 690 км/ч	1 30699	1.32699

(Продолжение см стр 120)

В каком месте	Напечатано	Должно быть
Графа « $H=7500$ м, Т ₀ , К» Для v 760 км/ч	262 580	261 580
Графа « $H=9800$ м, р _д , Па» для v 610 км/ч	5 57173	6 57173
для v 630 км/ч	6 04637	7 04637
Графа « $H=26000$ м, р _д , Па» Для v 800 км/ч	9 529+942	9 52994+2
Графа « $H=1300$ м, р _д , Па» Для v 1500 км/ч	1 33051+5	1 33001+5
Графа « $H=2500$ м, р _д , Па» Для v 1700 км/ч	1 60616+5	1 60615+5
Графа « $H=3300$ м, р _д , Па» Для v 1720 км/ч	1 52551	1 52651
Графа « $H=4200$ м, р _д , Па» Для v 1360 км/ч	7 88218	7 88288
Графа « $H=5200$ м, р _д , Т ₀ , К» Для v 1290 км/ч	328 250	318 250
Графа « $H=26000$ м, Т ₀ , К» Для v 1780 км/ч	344 230	344 280
Графа « $H=32000$ м, р _д , Па» для v 1540 км/ч	1 81298	1 81293
для v 1640 км/ч	2 10408	2 10406
Графа « $H=48500$ м, Т ₀ , К» Для v 1590 км/ч	367 612	367 616
Графа « $H=1100$ м, р _д , Па» Для v 4000 км/ч	7 20788+6	1 20788+6
Графа « $H=4800$ м, Т ₀ , К» Для v 1980 км/ч	406 128	407 128
Графа « $H=6700$ м, Т ₀ , К» Для v 2800 км/ч	552 660	542 660
Графа « $H=7900$ м, р _д , Па» для v 1880 км/ч	1 14333	1 15333
для v 2250 км/ч	1 72446	1 72496
Графа « $H=8200$ м, Т ₀ , К» Для v 2450 км/ч	484 254	464 254
Графа « $H=9500$ м, Т ₀ , К» Для v 3200 км/ч	613 799	613 798
Графа « $H=9800$ м, Т ₀ , К» Для v 1900 км/ч	363 981	362 981
Графа « $H=10900$ м, р _д , Па» Для v 3700 км/ч	3 46721	3 46727
Графа « $H=34500$ м, р _д , Па» Для v 2950 км/ч	5 17661	5 17651
Графа « $H=38500$ м, р _д , Па» Для v 3450 км/ч	3 82317	3 89317
Графа « $H=43500$ м, р _д , Па» Для v 1980 км/ч	5 99908	5 59908
Графа « $H=47000$ м, р _д , Па» Для v 3900 км/ч	1 38769	1 48769
Графа « $H=49500$ м, р _д , Па» для v 3800 км/ч	1 02776	1 02776+3
для v 3850 км/ч	1 05623+3	1 05623

В каком месте	Напечатано	Должно быть
Стр. 151. Головка таблицы Приложение 1. Пункт 1.1	$H = 10500 \text{ м}$ $c_p = 1,04685 \cdot 10^3 \text{ Дж/(кг} \cdot \text{К)}$	$H = 20500 \text{ м}$ $c_p = 1,004685 \cdot 10^3 \text{ Дж/(кг} \cdot \text{К)}$
Пункт 1.2. Формула 8	C_i	c_j
Формула (12)	$ S_3 - S_c = R_{уд} [\tilde{S}(T) - \ln p] + \Delta S = R_{уд} \left[\sum_{j=1}^3 x_j S_j - \ln p \right] + \Delta S$	$S_3 - S_c = R_{уд} [\tilde{S}(T) - \ln p] = R_{уд} \left[\sum_{j=1}^3 x_j S_j - \ln p \right] + \Delta S$
Формула (13) Формула (14)	$a S_j =$	$a S_j =$
Пункт 2.1	$\Delta S = 15,53 \text{ Дж/(кг} \cdot \text{К)}$ $(M \ll 1)$ <p>из энтропически заторможенного</p>	$\Delta S = 15,53 \text{ Дж/(кг} \cdot \text{К)}$ $(M \ll 1)$ <p>изэнтропически заторможенного</p>
Пункт 2.2	<p>Значение $T_0^{(n)}$ в дальнейшем В случае наличия идеального газа скорости полета на уровне земли и статическим давлением воздуха</p>	<p>Значение $T_0^{(n)}$ в дальнейшем Для идеального газа скорости полета на уровне моря и статическим давлением воздуха p</p>
Формула (28)	$v_1 = v (\kappa M^2 + 1 - p_1/p)$	$v_1 = \frac{v}{\kappa M^2} (\kappa M^2 + 1 - p_1/p)$
Пункт 2.2	<p>Расчет оканчивается на таком m-м приближении</p>	<p>Расчет оканчивают на таком m-м приближении</p>
	$i(T_0^{(r)}) \text{ и } c_p(T_0^{(r)})$	$i(T_0^{(r)}) \text{ и } c_p(T_0^{(r)})$
	<p>а величину $t'_0 = i_0$ — с помощью выражения (16)</p>	<p>а величину $i'_0 = i_0$ — с помощью выражения (16)</p>
	$ T_0^{(r)} - T_0^{(r-1)} < 10^{-4} \text{ К}$	$ T_0^{(r)} - T_0^{(r-1)} < 10^{-4} \text{ К}$