

6.52. Один моль эфира, находящегося в критическом состоянии, расширяется в теплоизолированный вакуумированный сосуд, так что его объем увеличивается в $N = 17$ раз. Считая, что теплоемкость эфира $C_V = 3R$ от температуры не зависит, определить изменение энтропии эфира в этом процессе.

$$\begin{aligned} \Delta U = 0: \quad 0 &= C_V T_2 - C_V T_1 - \frac{a}{V_2} + \frac{a}{V_1} \\ T_2 &= T_1 - \frac{a}{C_V} \left(\frac{1}{V_1} - \frac{1}{V_2} \right) = T_1 + \frac{a}{3} \cdot \frac{RT_{кр}}{C_V} \left(\frac{1}{V_1} - \frac{1}{V_2} \right) \\ \frac{T_2}{T_{кр}} &= 1 + \frac{a}{3} \cdot \frac{R}{C_V} \left(\frac{1}{V_1} - \frac{1}{V_2} \right) = \frac{11}{17} \\ \frac{V_2}{V_1} &= 17 \\ \Delta S &= 3R \ln \frac{11}{17} + R \ln \frac{17 \cdot 35 - b}{2b} = \left(3 \ln \frac{11}{17} + \ln 25 \right) R \end{aligned}$$

2.11. Воздух, сжатый в большом баллоне при температуре $T_1 = 273 \text{ K}$, вытекает в атмосферу по трубке, в конце которой он приобретает скорость $v = 400 \text{ м/с}$. Найти температуру вытекающего воздуха T_2 в конце трубки, а также давление P_1 воздуха в баллоне. Процесс истечения газа считать адиабатическим.

$$\begin{aligned} c_{38} &= \sqrt{\frac{2RT_1}{\mu}} \approx \\ 1) \quad v &= c_{38} \sqrt{\frac{2}{\gamma-1} \cdot \left(1 - \frac{T_2}{T_1} \right)} \Rightarrow T_2 = \left(1 - \left(\frac{v}{c_{38}} \right)^2 \cdot \frac{\gamma-1}{2} \right) T_1 \\ 2) \quad \frac{T_2}{T_1} &= \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} \Rightarrow P_1 = P_2 \left(\frac{T_1}{T_2} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} \end{aligned}$$

6.68. Показать, что газ, подчиняющийся уравнению Ван-дер-Ваальса, с $a = 0$ в опыте Джоуля–Томсона всегда нагревается. Определить повышение температуры при расширении.

6.69. Показать, что газ, подчиняющийся уравнению Ван-дер-Ваальса, с $b = 0$ в опыте Джоуля–Томсона всегда охлаждается. Определить понижение температуры при расширении.

$$\begin{aligned} \left(\frac{\partial T}{\partial P} \right)_H &= \frac{\frac{2a}{RT} - b}{C_P}, \quad a=0: \quad \left(\frac{\partial T}{\partial P} \right)_H = -\frac{b}{C_P} < 0 \\ b=0: \quad \left(\frac{\partial T}{\partial P} \right)_H &= \frac{\frac{2a}{RT}}{C_P} > 0 \end{aligned}$$

6.41. Газ Ван-дер-Ваальса сначала изотермически при температуре T_0 сжимают от исходного объема V_0 до $V_0/2$, а затем расширяют в вакуум до объема $2V_0$. Найти изменение энтропии одного моля газа, считая известными константы a и b , а теплоемкость C_V не зависящей от температуры T .

$$\begin{aligned} C_V(T-T_0) &= a \left(\frac{1}{V_0} - \frac{1}{V_1} \right) \\ \frac{T}{T_0} &= 1 + \frac{a}{C_V} \left(\frac{1}{2V_0} - \frac{1}{V_0/2} \right) = 1 - \frac{3a}{2C_V} \\ \Delta S &= C_V \ln \left(1 - \frac{3a}{2C_V} \right) + R \ln 4 // \end{aligned}$$

6.73. Вычислить, во сколько раз отличаются изменения температуры при эффекте Джоуля–Томсона и при обратимом адиабатическом расширении газа Ван-дер-Ваальса. Перепад давления в обоих случаях одинаков и невелик, $T_{кр}/T = 0,4$ и $V_{кр}/V = 0,09$, где $T_{кр}$ и $V_{кр}$ — критические температура и объем.

У к а з а н и е. Коэффициент теплового расширения $\alpha = \frac{1}{V} \left(\frac{\partial V}{\partial T} \right)_P$ находится дифференцированием уравнения Ван-дер-Ваальса.

$$1) \left(\frac{\partial T}{\partial p} \right)_H = \frac{\frac{2a}{RT^2} - b}{C_p} = \frac{\frac{2a}{4 \cdot k T_{кр}} - b}{C_p} = \frac{\left(\frac{2}{24} \cdot \frac{27}{8} - 1 \right) b}{C_p}$$

$$2) \left(T + \frac{3}{p^2} \right) \left(1 - \frac{1}{3} \right) = \frac{8}{3} T \quad \left| \quad T \left(1 - \frac{1}{3} \right)^{R/C_V} = \text{const} = \left(\frac{2}{3} \right)^{R/C_V}$$

$$T^{\frac{C_V}{R}} \left(1 - \frac{1}{3} \right) = \frac{2}{3} \rightarrow \frac{dT}{T} + \frac{R}{C_V} = - \frac{dp}{T} \rightarrow$$

$$\left(T + \frac{3}{p^2} \right) \cdot \frac{1}{T} \cdot T^{-\frac{C_V}{R}} = \frac{2}{3} T^{\frac{C_V}{R}}$$

$$\left(T + \frac{3}{p^2} \right) = T^{1 + \frac{C_V}{R}}$$

$$dT - \frac{6}{p^3} dp = \left(1 + \frac{C_V}{R} \right) T^{\frac{C_V}{R}} dT$$

$$\frac{dT}{dT} = \left[\left(1 + \frac{C_V}{R} \right) T^{\frac{C_V}{R}} - \frac{6}{p^3} \cdot \frac{C_V}{R} \cdot \frac{1}{T} \right]$$

6.87. Расширение азота (N_2) в процессе Джоуля–Томсона производится от описываемого уравнением Ван-дер-Ваальса начального состояния с температурой $T_0 = 3T_{кр}$ ($T_{кр}$ — критическая температура газа) до сильно разреженного, в котором газ можно считать идеальным. Найти начальный объем V_0 и конечную температуру газа, соответствующие его максимально возможному охлаждению. Теплоемкость C_V не зависит от температуры. Критические параметры: $T_{кр} = 126 \text{ K}$, $V_{кр} = 114 \text{ см}^3/\text{моль}$.

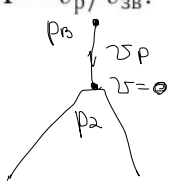
$$(C_V + R)(T_2 - T_1) = \frac{bRT_1}{V_1 - b} - \frac{2a}{V_1}$$

$$\left(\frac{bRT_1}{V_1 - b} - \frac{2a}{V_1} \right)' = -\frac{bRT_1}{(V_1 - b)^2} + \frac{2a}{V_1^2} = 0 \Rightarrow \frac{bRT_1}{2a} = \left(\frac{V_1 - b}{V_1} \right)^2$$

$$\frac{3T_{кр} b R}{2a} = \frac{3 \cdot \frac{8}{27} \cdot \frac{a}{b} b R}{2a} = \frac{4}{9} \Rightarrow \frac{V_1 - b}{V_1} = \frac{2}{3} \Rightarrow \underline{V_1 = 3b}$$

$$T_2 - T_1 = \frac{1}{C_V + R} \cdot \left(\frac{3T_{кр} b R}{2b} - \frac{2a}{3b} \right) = \frac{1}{C_V + R} \cdot \left(\frac{4}{9} - \frac{2}{3} \right) a = -\frac{2}{9} \cdot \frac{a}{C_V + R}$$

2.20. Оценить давление воздуха в точке у самого носа ракеты, летящей со скоростью, соответствующей числу Маха $M = 1$, если давление P_B на высоте полета ракеты порядка $0,3 \text{ атм}$. Считать процесс сжатия воздуха адиабатическим, а скорость воздуха относительно ракеты в точке у самого ее носа равной нулю. Число Маха $M = v_p / v_{зв}$.



$$1) \Delta h = \frac{C_p(T_2 - T_1)}{\mu} = \frac{v_p^2}{2} \Rightarrow \frac{v_p^2}{2} = \frac{\gamma}{\gamma - 1} \cdot \frac{RT_1}{\mu} \cdot \left(1 - \frac{T_2}{T_1} \right) \Rightarrow \left(\frac{v_p}{v_{зв}} \right)^2 = 2 \left(1 - \frac{T_2}{T_1} \right)$$

$$2) \frac{T_2}{T_1} = \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{\gamma - 1}{\gamma}} \rightarrow \frac{1}{2} = 1 - \left(\frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{\gamma - 1}{\gamma}} \Rightarrow \left(\frac{1}{2} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma - 1}} = \frac{P_2}{P_1} //$$