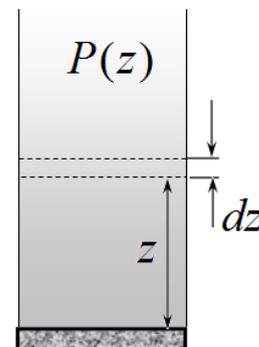


### Задание 11-1. Степенные зависимости.

#### Задача 1.1. Атмосфера с переменной температурой.

**1.1.1** Основная проблема, возникающая при решении задачи, заключается в том, что плотность воздуха зависит от давления и температуры, поэтому изменяется при подъеме над поверхностью земли. Поэтому рассмотрим тонкий слой атмосферы толщиной  $\Delta z$ , находящийся на высоте  $z$  от поверхности земли. Пренебрежем изменением плотности воздуха в пределах этого тонкого слоя. Тогда изменение давления в пределах этого слоя равно



$$\Delta P = -\rho g \Delta z. \quad (1)$$

Плотность воздуха выразим из уравнения состояния Менделеева – Клапейрона:

$$PV = \frac{m}{M} RT \Rightarrow \rho = \frac{m}{V} = \frac{MP}{RT}. \quad (2)$$

Подставим это выражение в формулу (1):

$$\Delta P = -\frac{MP}{RT_0(1-\alpha z)} g \Delta z. \quad (3)$$

Теперь сделаем решительное предположение: зависимость давления от высоты имеет вид

$$P(z) = P_0(1-\alpha z)^\gamma. \quad (4)$$

Тогда

$$\Delta P = \gamma P_0(1-\alpha z)^{\gamma-1} \Delta(1-\alpha z) = -\alpha \gamma P_0(1-\alpha z)^{\gamma-1} \Delta z. \quad (5)$$

Подставим это выражение, а также формулы для зависимостей температуры и давления от высоты в формулу (3):

$$-\alpha \gamma P_0(1-\alpha z)^{\gamma-1} \Delta z = -\frac{MP_0(1-\alpha z)^\gamma}{RT_0(1-\alpha z)} g \Delta z. \quad (6)$$

Это равенство будет верным при

$$\gamma = \frac{Mg}{\alpha RT_0}. \quad (7)$$

Таким образом, действительно зависимость давления от высоты имеет вид (4) с показателем степени (7).

1.1.2 Из приведенной в условии зависимости температуры от высоты следует, что

$$\alpha T_0 \Delta h = \Delta T \Rightarrow \alpha T_0 = \frac{\Delta T}{\Delta h} = 1,0 \cdot 10^{-2} \frac{K}{m}. \quad (8)$$

Показатель степени:

$$\gamma = \frac{Mg}{\alpha RT_0} = \frac{29 \cdot 10^{-3} \frac{кг}{моль} \cdot 9,8 \frac{м}{с^2}}{1,0 \cdot 10^{-2} \frac{К}{м} \cdot 8,3 \frac{Дж}{моль \cdot К}} = 3,42 \quad (9)$$

Легко подсчитать температуру на высоте  $H$ :

$$T_0(1 - \alpha H) = T_0 - H \frac{\Delta T}{\Delta h} = 280 K \Rightarrow (1 - \alpha H) = \frac{280}{290}.$$

Наконец, давление на высоте  $H$ :

$$P(H) = P_0(1 - \alpha H)^\gamma = 1,0 \cdot 10^5 Pa \cdot \left(\frac{28}{29}\right)^{4,32} = 0,89 \cdot 10^5 Pa. \quad (10)$$

### Задача 1.2. Радиоактивные шары.

**1.2.1** Количество теплоты, которое выделяется во всем шаре, пропорционально объему шара. В стационарном режиме энергия, выделившаяся в шаре, равна энергии излученной поверхностью шара:

$$\frac{4}{3}\pi R^3 w = 4\pi R^2 \sigma T_S^4 \quad (1)$$

Здесь  $w$  - мощность теплоты, выделяющейся в единице объема. Из этого соотношения следует, что

$$\frac{T_{S2}^4}{T_{S1}^4} = \frac{R_2}{R_1} \Rightarrow T_{S2} = T_{S1} \sqrt[4]{\frac{R_2}{R_1}} = 400K \sqrt[4]{2} \approx 476K . \quad (2)$$

Рассмотрим теперь распределение температур внутри шара, т.е. зависимость температуры от расстояния до центра шара  $T(r)$ . Для этого рассмотрим сферическую поверхность некоторого радиуса  $r < R$  концентрическую с шаром. Поток теплоты через эту поверхность равен количеству теплоты, выделившейся внутри этой поверхности:

$$-4\pi r^2 \kappa \frac{\Delta T}{\Delta r} = \frac{4}{3}\pi r^3 w \quad (3)$$

Из этого уравнения следует, что

$$\frac{\Delta T}{\Delta r} = -C_0 r, \quad (4)$$

где  $C_0$  - некоторая постоянная величина. Используя математическую подсказку, зависимость температуры от расстояния до центра имеет вид:

$$T(r) = T_C - Cr^2. \quad (5)$$

Величина  $T_C$  имеет смысл температуры в центре шара. Если положить  $r = R$ , то эта формула даст значение температуры на поверхности шара. Поэтому можно записать

$$T_C - T_S = CR^2. \quad (6)$$

Постоянная  $C$  неизвестна, но ее можно исключить, составив пропорцию:

$$\frac{T_{C2} - T_{S2}}{T_{C1} - T_{S1}} = \left(\frac{R_2}{R_1}\right)^2 \Rightarrow (T_{C2} - T_{S2}) = 4(T_{C1} - T_{S1}) = 400K . \quad (7)$$

Окончательно находим, что температура в центре второго шара равна

$$T_{C2} = T_{S2} + 400K = 876K . \quad (8)$$