# Лабораторная работа 2.1.2 Определение $\frac{C_p}{C_v}$ методом изобарического расширения газа.

17 марта 2021 г.

Старченко Иван Александрович

**Цель работы:** определение  $\frac{C_p}{C_v}$  для воздуха.

**Используемое оборудование:** стеклянный сосуд; U-образный жидкостный манометр; резиновая груша; секундомер.

# 1. Теоретическое введение

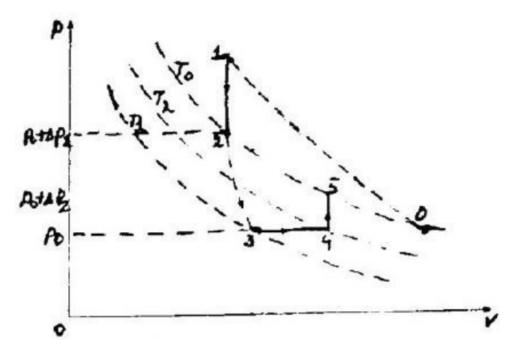


Рис. 1: Диаграмма, характеризующая процессы, производимые над воздухом, заключенным в объеме  $\Delta V$ 

С помощью резиновой груши, соединённой трубкой с краном  $K_1$ , в сосуде создаётся заданное избыточное давление  $p_1$  воздуха. При этом газ оказывается перегретым, так как совершается работа над газом, соответственно, его внутренняя энергия увеличивается, соответственно, температура тоже увеличивается.

Мысленно выделим в сосуде некоторый объем  $\Delta V$  воздуха. Будем следить за изменением его состояния. Вследствие теплообмена со стенками сосуда через некоторое время газ остынет до комнатной температуры  $T_0$  (изохорное охлаждение, процесс  $1 \longrightarrow 2$  на рис. 2). При этом давление воздуха понизится до  $p_0 + \Delta p_1$ , где

$$\Delta p_1 = \rho g \Delta h_1. \tag{1}$$

Откроем кран K. За время  $\Delta t$  порядка 0,5 с произойдёт адиабатическое расширение газа (2  $\longrightarrow$  3), и его температура окажется ниже комнатной. Далее газ будет изобарически нагреваться (процесс 3  $\longrightarrow$  4). Зададим время  $\tau$ , в течение которого кран K остается открытым, таким чтобы можно было пренебречь временем  $\Delta t$  адиабатического расширения воздуха. После закрытия крана газ станет изохорически нагревается до комнатной температуры (процесс 4  $\longrightarrow$  5), причём давление внутри возрастет до  $p_0 + \Delta p_2$ , где

$$\Delta p_2 = \rho g \Delta h_2. \tag{2}$$

Наибольший интерес представляет исследование зависимости отношения перепадов давления  $\frac{\Delta p_1}{\Delta p_2}$  от времени  $\tau$ .

С хорошей точностью мы можем считать воздух в идеальным газом. Рассмотрим изобарическое расширение воздуха. Для этого запишем уравнение теплового баланса для изменяющейся со временем массы газа  $m=\frac{p_0V_0}{RT}\mu$ :

$$c_p m dT = -\alpha (T - T_0) dt,$$

где  $c_p$  — удельная теплоемкость воздуха при постоянном давлении,  $\alpha$  — положительный постоянный коэффициент, характеризующий теплообмен,  $V_0$  — объем сосуда.

$$c_p \frac{p_0 V_0}{RT} \mu dT = -\alpha (T-T_0) dt \qquad \text{или} \qquad \frac{dT}{T(T-T_0)} = -\frac{\alpha dt}{c_p \frac{p_0 V_0}{R} \mu}.$$

Заметим, что 
$$\frac{1}{T(T-T_0)}=-\frac{1}{T_0}\left(\frac{1}{T}-\frac{1}{T-T_0}\right)$$
. Тогда  $\left(m_0=\frac{p_0V_0}{RT_0}\mu\right)$ : 
$$\frac{1}{T_0}\left(\frac{1}{T}-\frac{1}{T-T_0}\right)dT=\frac{\alpha dt}{c_pm_0T_0}.$$

После сокращения на  $T_0$  выполним интегрирование:

$$\int_{T_{1}}^{T_{2}} \left( \frac{1}{T} - \frac{1}{T - T_{0}} \right) dT = \frac{\alpha}{c_{p} m_{0}} \int_{0}^{\tau} dt,$$

откуда ( $\Delta T_1 = T_1 - T_0, \ \Delta T_2 = T_2 - T_0$ ):

$$\ln\left(\frac{T_2}{T_1}\right) - \ln\left(\frac{T_2 - T_0}{T_1 - T_0}\right) = \frac{\alpha}{c_p m_0} \tau \qquad \text{или} \qquad \ln\left(\frac{T_2}{T_1} \frac{\Delta T_1}{\Delta T_2}\right) = \frac{\alpha}{c_p m_0} \tau.$$

Наконец,

$$\frac{\Delta T_1}{T_1} = \frac{\Delta T_2}{T_2} \exp\left(\frac{\alpha}{c_p m_0} \tau\right). \tag{3}$$

Для адиабатического расширения (процесс  $2\longrightarrow 3$ ) справедливо данное соотношение:  $T^{\gamma}=const\cdot p^{\gamma-1}$  (здесь  $\gamma=\frac{C_p}{C_v}$ ). После взятия логарифмических производных получим:

$$\gamma \frac{dT}{T} = (\gamma - 1) \frac{dp}{p}$$
 или  $\frac{dT}{T} = \frac{(\gamma - 1)}{\gamma} \frac{dp}{p}$ .

Переходя к конечным приращениям найдём:

$$\frac{\Delta T_1}{T_1} = \frac{(\gamma - 1)}{\gamma} \frac{\Delta p_1}{p_0}.$$
 (4)

При изохорическом нагреве газа выполняется соотношение:  $\frac{p}{T}=const.$  Возьмём от этого выражения логарифмическую производную:  $\frac{dp}{p}=\frac{dT}{T}.$  В конечных приращениях

$$\frac{\Delta T_2}{T_2} = \frac{\Delta p_2}{p_0}. (5)$$

После подстановки (4) и (5) в (3) получим:

$$\frac{(\gamma - 1)}{\gamma} \frac{\Delta p_1}{p_0} = \frac{\Delta p_2}{p_0} \exp\left(\frac{\alpha}{c_p m_0} \tau\right).$$

Наконец, подставив в это уравнение выражения (1) и (2), получим:

$$\frac{(\gamma-1)}{\gamma}\Delta h_1 = \Delta h_2 \exp\left(\frac{\alpha}{c_p m_0} au\right)$$
 или  $\frac{\Delta h_1}{\Delta h_2} = \frac{\gamma}{\gamma-1} \exp\left(\frac{\alpha}{c_p m_0} au\right)$ .

Следовательно:

$$\ln\left(\frac{\Delta h_1}{\Delta h_2}\right) = \ln\left(\frac{\gamma}{\gamma - 1}\right) + \left(\frac{\alpha}{c_p m_0}\right) \tau. \tag{6}$$

Из графика зависимости  $\ln\left(\frac{\Delta h_1}{\Delta h_2}\right)$  от  $\tau$  определим  $\gamma.$ 

# 2. Эксперементальная установка

Экспериментальная установка состоит из стеклянного сосуда A, снабжённого краном  $K_1$ , и U-образного жидкостного манометра, измеряющего избыточное давление газа в сосуде. Схема установки показана на рис. 2.

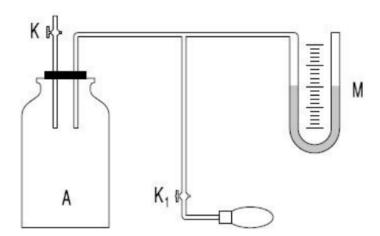


Рис. 2: Установка для определения  $\frac{C_p}{C_v}$  методом адиабатического расширения газа

### 3. Снятие данных

На первом этапе будем открывать кран  $K_1$  и заполнять сосуд  $CO_2$  так, чтобы разность уровней жидкости в манометре составлял 10см, т. к. для большей разницы мощности газгольдера хватать не будет.

Далее закроем  $K_1$ , после установления состояния равновесия измерим  $\Delta h_1$  и занесем в таблицу.

Потом откроем  $K_2$  на время  $\tau = 5$ с. После того, как давление в сосуде перестанет менятся измерим и занесем в таблицу  $\Delta h_2$ .

Теперь востановим атмосферное давление в сосуде, открыв краны  $K_1$  и  $K_2$  на 3-4 минуты.

И повторим так 7 раз, увеличивая время открытия крана  $K_2$  до 35c

Теперь построим график 
$$ln\frac{\Delta h_1}{\Delta h_2}(\tau)$$
 и по нему найдем  $\gamma$ 

 $\Delta h_1$  $\Delta h_1$  $ln\frac{\Delta h_2}{\Delta h_2}$  $h_{1\kappa}$ , MM  $h_{1H}$ , MM  $\Delta h_1$ , MM  $\tau$ , c  $h_{2\kappa}$ , MM  $h_{2H}$ , MM  $\Delta h_2$ , MM  $\Delta h_2$ 22.3 18.8 17.2 5 14.8 7.5 1.6 4.69 1.54 22.8 18.7 17.3 13.1 9.7 1.4 10 6.931.94 22.6 13.2 9.4 18.6 17.4 1.2 15 7.83 2.06 22.6 13.1 20 2.479.5 18.4 17.6 0.8 11.88 17.7 22.4 13.3 9.1 18.3 25 15.17 2.72 0.6 22.2  $\overline{13.5}$ 17.7 2.86 8.7 18.2 0.5 30 17.40 22.7 13.1 17.8 35 24.00 3.18 9.6 18.2 0.4

Таблица 1: Экспериментальные данные

Полученный график (построенный в MATLAB) приведенен в конце.

#### 4. Аппроксимация полученных данных

Проведем апроксимирующую прямую  $(y = k \cdot x + b)$  в программе MATLAB и найдем b. Полученное уравнение имеет вид:

$$y = 0.0529 \cdot x + 1.3379 \tag{1}$$

$$b = \ln\left(\frac{\gamma}{\gamma - 1}\right) \Rightarrow \gamma = \frac{e^b}{e^b - 1} = 1 + \frac{1}{e^b - 1} \Rightarrow \gamma = 1.36 \tag{2}$$

Рассчитаем погрешности полученной величины в программе MATLAB с помощью формулы:

$$\sigma_b = \sqrt{\frac{1}{n} \cdot \left\langle \left( \ln \frac{\Delta h_1}{\Delta h_2} \right)^2 \right\rangle - \left( \left\langle \ln \left( \frac{\Delta h_1}{\Delta h_2} \right) \right\rangle \right)^2 - k^2 (\langle \tau^2 \rangle - \langle \tau \rangle^2)} \Rightarrow \sigma_b = 0.0136$$
(3)

Найдем погрешность b:

$$\varepsilon_b = \frac{\sigma_b}{b} \cdot 100\% = \frac{0.0138}{1.3379} \cdot 100\% = 1.03\%$$
 (4)

Теперь испольлзуй погрешность b, найдем погрешность требуемой величины:

$$\sigma_{\gamma} = \gamma \cdot \frac{\sigma_b}{b} = 0,02. \tag{5}$$

Найдем относительную погрешность показателя адиабаты для воздуха:

$$\varepsilon_{\gamma} = \frac{\sigma_{\gamma}}{\gamma} = \frac{0.02}{1.36} \cdot 100\% = 1.46\%.$$
 (6)

#### 5. Заключение

Итогом работы стало получение показателя адиабаты:

$$\gamma = 1.38 \pm 0.02; ; \varepsilon_{\gamma} = 1,46\%$$
 (7)

Теперь сравним с табличным значением. Согласно Wikipedia, показатель адиабаты воздуха при  $20^{\circ}C$  равен 1.40, что входит в диапазон погрешности. Это говорит о применимости данного метода для получения показателя адиабаьы воздуха

# 6. Список используемой литературы

- Гладун А. Д. Лабораторный практикум по общей физике. Термодинамика и молекулярная физика
  - Описание лабораторных работ на кафедре общей физики МФТИ

# 7. Графики

