# Лабораторная работа 2.1.3 Определение $C_P/C_V$ по скорости звука в газе

#### Введение

#### Цель работы:

- 1. измерение частоты колебаний и длины волны при резонансе звуковых колебаний в газе, заполняющем трубу;
- 2. определение показателя адиабаты с помощью уравнения состояния идеального газа.

**В работе используются:** звуковой генератор ГЗ; электронный осциллограф ЭО; микрофон; телефон; раздвижная труба; теплоизолированная труба, обогреваемая водой из термостата; баллон со сжатым углекислым газом; газгольдер.

#### Теоретические сведения

Скорость распространения звуковой волны в газах зависит от показателя адиабаты  $\gamma$ . На измерении скорости звука основан один из наиболее точных методов определения показателя адиабаты.

Скорость звука в газах определяется формулой:

$$c = \sqrt{\gamma \frac{RT}{\mu}}. (1)$$

где R – газовая постоянная, T – температура газа, а  $\mu$  – его молярная масса. Преобразуя эту формулу, найдем

$$\gamma = \frac{\mu}{RT}c^2. \tag{2}$$

Таким образом, для определения показателя адиабаты достаточно измерить температуру газа и скорость распространения звука (молярная масса газа предполагается известной).

Звуковая волна, распространяющаяся вдоль трубы, испытывает многократные отражения от торцов. Звуковые колебания в трубе являются наложением всех отраженных волн и очень сложны. Картина упрощается, если длина трубы L равна целому числу полуволн, то есть когда

$$L = n\lambda/2$$

где  $\lambda$  – длина волны звука в трубе, а n – любое целое число. Если это условие выполнено, то волна, отраженная от торца трубы, вернувшаяся к ее началу и вновь отраженная, совпадает по фазе с падающей. Совпадающие по фазе волны усиливают друг друга. Амплитуда звуковых колебаний при этом резко возрастает – наступает резонанс.

При звуковых колебаниях слои газа, прилегающие к торцам трубы, не испытывают смещения. Узлы смещения повторяются по всей длине трубы через  $\lambda/2$ . Между узлами находятся максимумы смещения.

Скорость звука с связана с его частотой f и длиной волны  $\lambda$  соотношением

$$c = \lambda f. \tag{3}$$

Подбор условий, при которых возникает резонанс, можно производить двояко:

1. При неизменной частоте f звукового генератора (а следовательно, и неизменной длине звуковой волны  $\lambda$ ) можно изменять длину трубы L. Для этого применяется раздвижная труба. Длина раздвижной трубы постепенно увеличивается, и наблюдается ряд последовательных резонансов. Возникновение резонанса легко наблюдать на осциллографе по резкому увеличению амплитуды колебаний. Для последовательных резонансов имеем

$$L_n = n\frac{\lambda}{2}, \quad L_{n+1} = (n+1)\frac{\lambda}{2}, \quad \dots, \quad L_{n+k} = n\frac{\lambda}{2} + k\frac{\lambda}{2},$$
 (4)

т. е.  $\lambda/2$  равно угловому коэффициенту графика, изображающего зависимость длины трубы L от номера резонанса k. Скорость звука находится по формуле (3).

2. При постоянной длине трубы можно изменять частоту звуковых колебаний. В этом случае следует плавно изменять частоту f звукового генератора, а следовательно, и длину звуковой волны  $\lambda$ . Для последовательных резонансов получим

$$L = \frac{\lambda_1}{2}n = \frac{\lambda_2}{2}(n+1) = \dots = \frac{\lambda_{k+1}}{2}(n+k).$$
 (5)

Из (3) и (5) имеем:

$$f_{1} = \frac{c}{\lambda_{1}} = \frac{c}{2L}n, \quad f_{2} = \frac{c}{\lambda_{2}} = \frac{c}{2L}(n+1) = f_{1} + \frac{c}{2L}, \quad \dots,$$

$$f_{k+1} = \frac{c}{\lambda_{k+1}} = \frac{c}{2L}(n+k) = f_{1} + \frac{c}{2L}k. \tag{6}$$

Скорость звука, деленная на 2L, определяется, таким образом, по угловому коэффициенту графика зависимости частоты от номера резонанса.

### Экспериментальная установка

Соответственно двум методам измерения скорости звука в работе имеются две установки. В обеих установках звуковые колебания в трубе возбуждаются телефоном Т и улавливаются микрофоном М. Мембрана телефона приводится в движение переменным током звуковой частоты; в качестве источника переменной ЭДС используется звуковой генератор ГЗ. Возникающий в микрофоне сигнал наблюдается на осциллографе ЭО.

Микрофон и телефон присоединены к установке через тонкие резиновые трубки. Такая связь достаточна для возбуждения и обнаружения звуковых колебаний в трубе и в то же время мало возмущает эти колебания: при расчетах оба торца трубы можно считать неподвижными, а влиянием соединительных отверстий пренебречь.

В нашей работе используется вторая установка (рис. 1). Она содержит теплоизолированную трубу постоянной длины. Воздух в трубе нагревается водой из термостата. Температура газа принимается равной температуре омывающей трубу воды. На этой установке измеряется зависимость скорости звука от температуры.

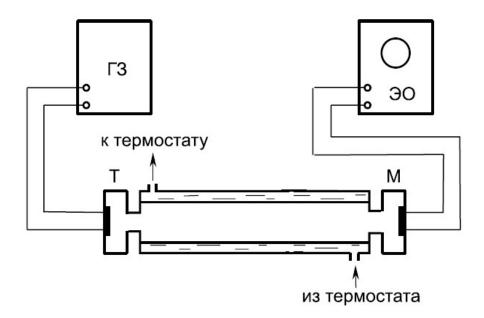


Рис. 1: Установка для изучения зависимости скорости звука от температуры

## Обработка данных

Проведём измерения  $C_p/C_v$  для воздуха при различных температурах. Для этого будем использовать трубу постоянного размера  $L=(700\pm1)$  мм. Для фиксированной температуры будем изменять частоту звукового сигнала, тем самым изменяя и длину волны, так, чтобы мы могли наблюдать последовательные резонансы. Для каждого резонанса будем фиксировать частоту, при которой он возник. Полученные измерения занесём в таблицу

	Температура, С					
$\mid n \mid$	22.4	32.1	43.9	52.0		
	ν, Гц					
1	255	257	265	270		
2	497	505	511	523		
3	739	747	760	775		
4	990	1003	1017	1026		
5	1231	1259	1273	1285		

Таблица 1: Результаты экспериментов

По полученным экспериментальным данным построим графики зависимости  $f_n(n)$ .

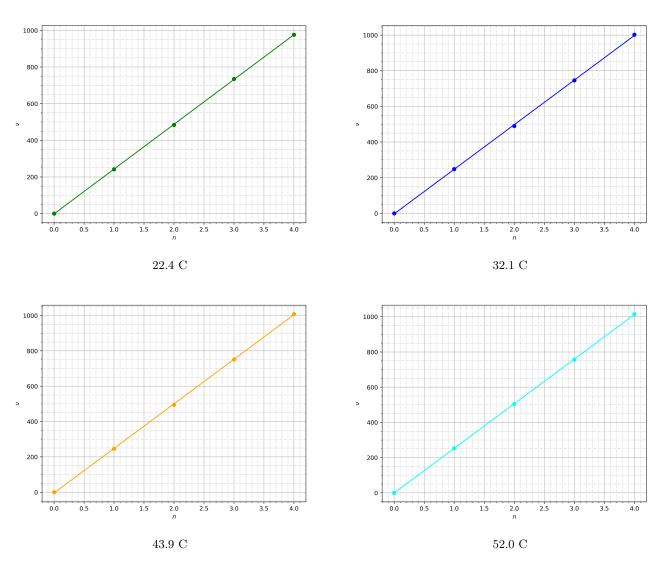


Рис. 2: Экспериментально полученные точки и аппроксимации

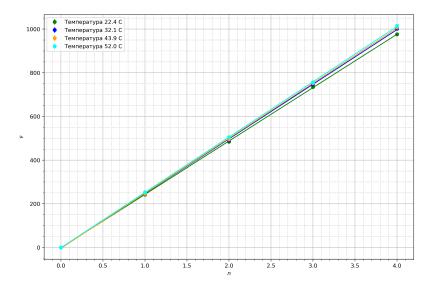


Рис. 3: Экспериментально полученные точки и аппроксимации

Аппроксимируем полученные зависимости прямыми y = kx используя метод наименьших квадратов. k и их погрешности рассчитываем с помощью **питру**. Результаты заносим в таблицу 2

Согласно формуле (6):

$$k = \frac{c}{2L} \Rightarrow c = 2Lk$$
$$\sigma_c = c\sqrt{\varepsilon_L^2 + \varepsilon_k^2}$$

$T, \circ C$	$\varepsilon_L$	$\varepsilon_k$
22.4	0.001	0.003
32.1	0.001	0.005
43.9	0.001	0.004
52.0	0.001	0.002

Рассчитываем c и его погрешность. Результаты заносим в таблицу 2. Кроме того, по формуле (2):

$$\gamma = \frac{\mu}{RT}c^2$$
 
$$\sigma_{\gamma} = \gamma\sqrt{\varepsilon_T^2 + 2\varepsilon_c^2}$$

$T, \circ C$	$arepsilon_T$	$\varepsilon_c$
22.4	0.0002	0.0032
32.1	0.0002	0.0054
43.9	0.0002	0.0056
52.0	0.0002	0.0027

Рассчитываем  $\gamma$  и его погрешность, заносим результаты в таблицу 2.

$T, \circ C$	$k, c^{-1}$	$\sigma_k,  \mathrm{c}^{-1}$	<i>c</i> , м/с	$\sigma_c$ , м/с	$\gamma$	$\sigma_{\gamma}$
22.4	342.3	1.1	342.3	1.1	1.384	0.005
32.1	350.3	1.2	350.3	1.9	1.403	0.008
43.9	353.1	1.1	353.1	1.6	1.373	0.006
52.0	354.6	0.6	354.6	1.0	1.350	0.004

Таблица 2: Результаты вычислений при различных температурах

Согласно полученным данным, можно утверждать, что  $\gamma$  остаётся постоянной в исследуемом диапазоне температур. Поэтому усредним результаты, полученные при различных значениях температуры и получим для воздуха:

$$\gamma = 1.378 \pm 0.003$$
 ( $\varepsilon = 0.2\%$ )

Сравним полученные данные с табличными. Согласно справочнику, показатель адиабаты для воздуха при нормальных условиях равен  $\gamma=1,4$ . Результаты измерения незначительно отличаются от табличных.

### Обсуждение результатов

В результате проделанной работы:

• определен показатель адиабаты с помощью уравнения зависимости скорости распространения звуковой волны в газах:

$$\gamma = 1.378 \pm 0.003 \quad (\varepsilon = 0.2\%)$$

- получена величина скорости звука в воздухе при разных температурах
  - $-c = 342.3 \pm 1.1$  ( $\varepsilon = 0,3\%$ ) при T = 22.4°C
  - $-\ c = 350.3 \pm 1.9 \quad (arepsilon = 0,5\%)$ при  $T = 32.1 ^{\circ} C$
  - $-\ c = 353.1 \pm 1.6 \quad (arepsilon = 0,5\%)$ при  $T = 43.9 ^{\circ} C$
  - $c = 354.6 \pm 1.0$  ( $\varepsilon = 0, 3\%$ ) при  $T = 52.0 ^{\circ} C$

Результаты измерения незначительно отличаются от табличных. Это может быть связано с большой неточностью определения резонансных частот на второй установке. Чтобы этого избежать, необходимо использовать генератор частоты с возможностью более точной настройки для возможности чёткого отслеживания резонансов.

#### Выводы

В ходе данной работы:

- 1. определен показатель адиабаты для воздуха при помощи установки, на которой длина трубы оставалась постоянной на протяжении всего опыта, а резонансы достигались при помощи изменения частоты звукового сигнала
- 2. исследована зависимость коэффициента адиабаты  $\gamma$  от температуры газа. Было получено, что показатель адиабаты не зависит от температуры в диапазоне температур  $20-60~^{\circ}C$

$$\gamma_L = 1.378 \pm 0.003$$
 ( $\varepsilon = 0.2\%$ )

3. измерены частоты колебаний звуковых волн при резонансе в воздухе, заполняющем трубу.