### МОСКОВСКИЙ ФИЗИКО-ТЕХНИЧЕСКИЙ ИНСТИТУТ (НАЦИОНАЛЬНЫЙ ИССЛЕДОВАТЕЛЬСКИЙ УНИВЕРСИТЕТ)

Физтех-школа физики и исследований им. Ландау

# Отчёт о выполнении лабораторной работы 2.1.3

Определение  $C_p/C_v$  по скорости звука в газе

Автор: Сенокосов Арсений Олегович Б02-012

Долгопрудный 16 августа 2021 г.

#### 1 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.

### 2 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:

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

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

$$\gamma = \frac{\mu}{RT}c^2. \tag{1}$$

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

$$c = \lambda f. \tag{2}$$

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

$$L_n = n\frac{\lambda}{2}, \quad L_{n+1} = (n+1)\frac{\lambda}{2}, \quad \dots, \quad L_{n+k} = n\frac{\lambda}{2} + k\frac{\lambda}{2},$$
 (3)

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

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

$$L = \frac{\lambda_1}{2}n = \frac{\lambda_2}{2}(n+1) = \dots = \frac{\lambda_{k+1}}{2}(n+k).$$
 (4)

Из (2) и (4) имеем:

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

$$f_{k+1} = \frac{c}{\lambda_{k+1}} = \frac{c}{2L}(n+k) = f_{1} + \frac{c}{2L}k. \tag{5}$$

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

#### 3 Экспериментальная установка

Соответственно двум методам измерения скорости звука в работе имеются две установки (рис. 1 и 2). 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.

Первая установка (рис. 1) содержит раздвижную трубу с миллиметровой шкалой. Через патрубок (на рисунке не показан) труба может наполняться воздухом или углекислым газом из газгольдера. На этой установке производятся измерения  $\gamma$  для воздуха и для  $CO_2$ . Вторая установка (рис. 2) 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.

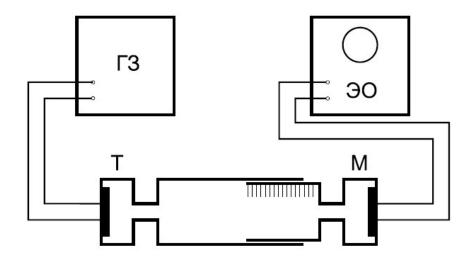


Рис. 1: Установка для измерения скорости звука при помощи раздвижной трубы

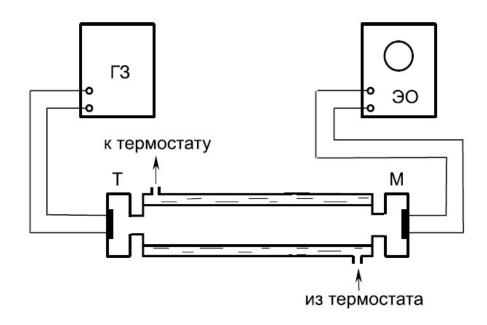


Рис. 2: Установка для изучения зависимости скорости звука от температуры

#### 4 Ход работы

### 4.1 Измерение $C_p/C_v$ для воздуха при помощи установки с раздвижной трубой

Проведём измерение коэффициента  $C_p/C_v$  для воздуха при помощи установки с раздвижной трубой. Для проведения серии измерений фиксируем частоту звукового сигнала и оставляем её неизменной при до окончания снятия показаний. Увеличиваем и уменьшаем длину трубки, чтобы добиться резонанса, возникновение которого устанавливается при помощи осциллографа. При возникновении резонанса фиксируем то расстояние, на которое была выдвинута трубка прибора. Данные измерения проводим для нескольких значений частот. Полученные результаты заносим в таблицу 1.

f, Гц	2700		2998		3502		4042		4476	
k	$l_k$ , MM									
0	13	0	7	0	25	0	34	0	14	0
1	76	63	65	58	75	50	77	43	52	38
2	140	127	122	115	124	99	120	86	90	76
3	205	192	180	173	174	149	162	128	129	115
4					224	199	205	171	167	153
5									206	192

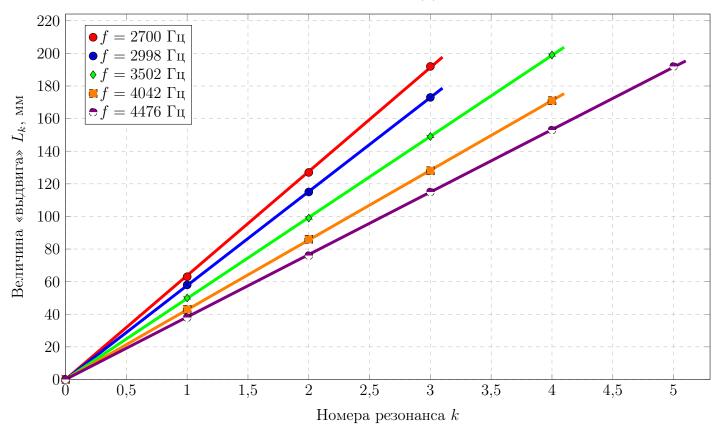
Таблица 1: Результаты измерений для воздуха

Для каждого измерения величины «выдвига» трубы  $\sigma_l=0.5$  мм. Также для каждого измерения вычислим  $L_k=l_k-l_0$ . Погрешность определения этой величины составит  $\sigma_L=\sqrt{2}\sigma_l\approx 0.7$  мм. По полученным данным построим графики зависимости  $L_k(k)$ .

Аппроксимируем полученные зависимости прямыми y = ax используя метод наименьших квадратов. Коэффициент a находим согласно следующей формуле:

$$a = \frac{\langle kL_k \rangle}{\langle k^2 \rangle}.$$
(6)

График зависимости  $L_k(k)$  для воздуха



Случайную погрешность определения a оценим следующим образом:

$$\sigma_a^{\text{случ}} = \sqrt{\frac{1}{N-1} \left( \frac{\langle L_k^2 \rangle}{\langle k^2 \rangle} - a^2 \right)},\tag{7}$$

где N – колличество измерений. Систематическая погрешность определения a равна  $\sigma_a^{\text{сист}} = \sigma_{L_k}$ . Тогда полная погрешность определения коэффициента a может быть вычислена по следующей формуле:

$$\sigma_a = \sqrt{\left(\sigma_a^{\text{cnyq}}\right)^2 + \left(\sigma_a^{\text{cucr}}\right)^2}.$$
 (8)

Используя эти формулы вычисляем коэффициенты a для каждого значения частоты f. результаты вычислений заносим в таблицу 2.

f, Гц	a, MM	$\sigma_a$ , MM	$\lambda$ , mm	$\sigma_{\lambda}$ , MM	с, м/с	$\sigma_c$ , м/с
2700	63,8	0,2	127,6	0,4	344,4	1,0
2998	57,6	0,2	115,3	0,4	345,6	1,1
3502	49,7	0,1	99,4	0,3	348,1	0,9
4042	42,8	0,1	85,5	0,3	345,7	1,0
4476	38,3	0,1	76,6	0,2	342,9	0,9

Таблица 2: Результаты вычислений для воздуха

Согласно (3), угловой коэффициент наклона прямой a равен  $\lambda/2$ . По этой формуле вычислим  $\lambda$  и результаты также занесём в таблицу 2.

Согласно (2), скорость звука в воздухе можно вычислить по следующей формуле:

$$c = \lambda f$$
.

Погрешность такого вычисления равна

$$\sigma_c = c\sqrt{\varepsilon_f^2 + \varepsilon_\lambda^2}.$$

При этом в каждом измерении примем  $\sigma_f \approx 1$   $\Gamma$ ц.

Эти результаты также заносим в таблицу 2.

Таким образом, мы получили значение c для каждого отдельного значения частоты. Усредняя вычисленные значения, в итоге получаем

$$c = (345.4 \pm 1.0) \text{ m/c}$$
  $(\varepsilon = 0.3\%)$ 

Также, по формуле (1), вычислим  $C_p/C_v$ :

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

При этом для воздуха  $\mu\approx 0.02898\,\frac{{\rm K}\Gamma}{{\rm моль}}$ . Во время эксперимента температура в лаборатории равнялась  $T=(25.2\pm0.1)~{\rm ^{\circ}}C$ . Тогда погрешность такого вычисления можно оценить по следующей формуле:

$$\sigma_{\gamma} = \gamma \sqrt{\varepsilon_f^2 + (2\varepsilon_c)^2}.$$

В итоге получаем:

$$\boxed{\gamma = 1{,}394 \pm 0{,}008} \quad (\varepsilon = 0{,}6\%)$$

## 4.2 Измерение $C_p/C_v$ для углекислого газа при помощи установки с раздвижной трубой

В этой части работы проведём измерения, аналогичные проведённым в п. 4.1, для трубы, заполненной углекислым газом. Заносим результаты измерений зависимости номера резонанса от величины, на которую выдвинута труба, в таблицу 3.

f, Гц	2204		2402		2600		2802		3095	
k	$l_k$ , MM									
0	39	0	55	0	57	0	15	0	43	0
1	101	62	110	55	109	52	64	49	86	43
2	161	122	166	111	159	102	112	97	130	87
3	222	183	222	167	212	155	160	145	173	130
4							208	193	217	174

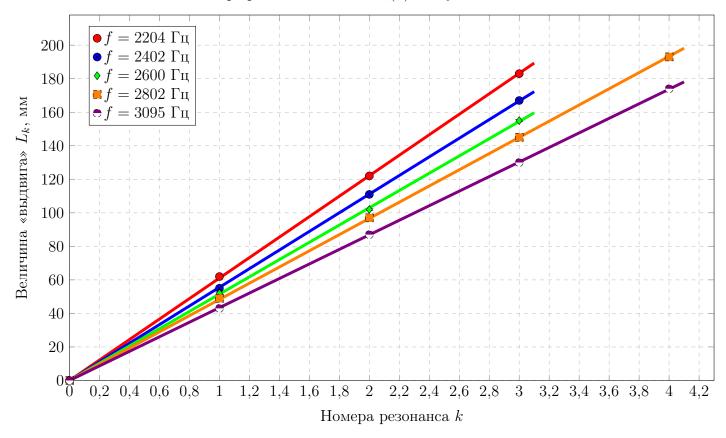
Таблица 3: Результаты измерений для углекислого газа

Строим графики зависимости  $L_k(k)$ . Аппроксимируем зависимости прямыми y=ax. Результаты заносим в таблицу 4. Вычисляем также  $\lambda$  и c для каждого значения частоты f.

f, Гц	a, MM	$\sigma_a$ , MM	$\lambda$ , mm	$\sigma_{\lambda}$ , mm	c, M/c	$\sigma_c$ , м/с
2204	61,1	0,2	122,1	0,4	269,2	0,8
2402	55,6	0,2	111,1	0,4	267,0	0,9
2600	51,5	0,2	103,0	0,4	267,8	1,0
2802	48,3	0,1	96,7	0,3	270,9	0,7
3095	43,4	0,1	86,9	0,3	268,9	0,8

Таблица 4: Результаты вычислений для углекислого газа

График зависимости  $L_k(k)$  для углекислого газа



Усредняя результаты всех экспериментов, получаем:

$$c = (268.7 \pm 0.8) \text{ m/c} \ (\varepsilon = 0.3\%)$$

Вычисляя  $C_p/C_v$  аналогично п. 4.1, получаем

$$\gamma = 1.282 \pm 0.007$$
 ( $\varepsilon = 0.5\%$ )

#### 4.3 Измерение $C_p/C_v$ для воздуха при различных температурах

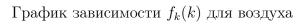
Проведём измерения  $C_p/C_v$  для воздуха при различных температурах. Для этого будем использовать трубу постоянного размера  $L=(740\pm1)$  мм. Для фиксированной температуры будем изменять частоту звукового сигнала, тем самым изменяя и длину волны, так, чтобы мы могли наблюдать последовательные резонансы. Для каждого резонанса будем фиксировать частоту, при которой он возник. Полученные измерения занесём в таблицу 5.

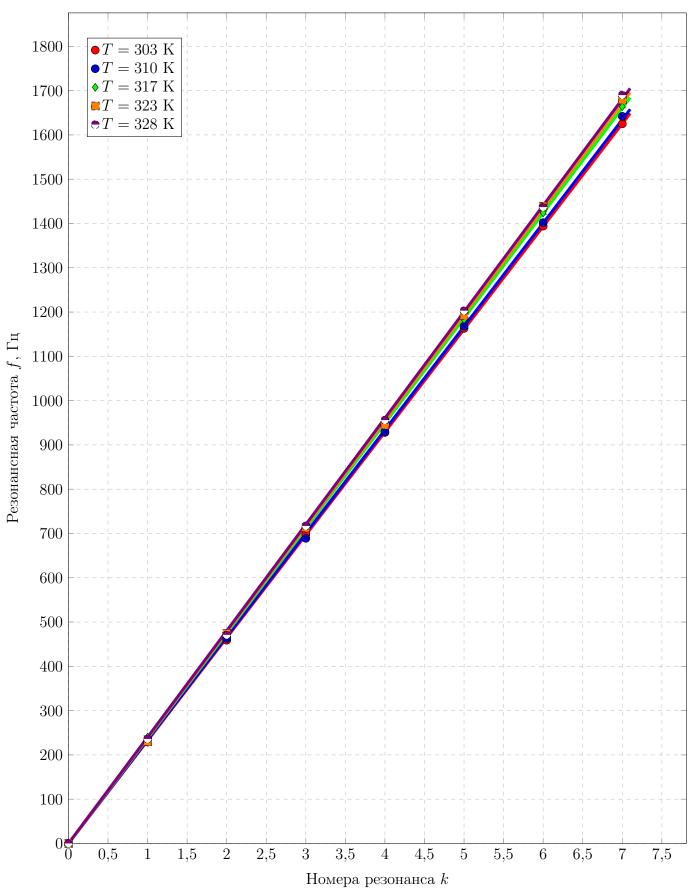
T, K	303		310		317		323		328	
k	$\hat{f}_k$ , Гц	$f_k$ , Гц								
0	712	0	255	0	253	0	258	0	260	0
1	941	229	489	234	493	240	488	230	496	236
2	1171	459	718	463	725	472	732	474	731	471
3	1410	698	944	689	963	710	971	713	977	717
4	1640	928	1185	930	1201	948	1203	945	1216	956
5	1875	1163	1423	1168	1436	1183	1450	1192	1463	1203
6	2106	1394	1657	1402	1677	1424	1697	1439	1697	1437
7	2337	1625	1897	1642	1917	1664	1937	1679	1950	1690

Таблица 5: Результаты измерений при разных температурах для воздуха

Также занесём в таблицу величину  $f_k=\hat{f}_k-\hat{f}_0$ . Погрешность измерения такой величины составит  $\sigma_{f_k}=\sigma_{\hat{f}_k}\sqrt{2}\approx 2{,}82$  Гц.

По полученным экспериментальным данным построим графики зависимости  $f_k(k)$ .





Аппроксимируем полученные зависимости прямыми y = ax используя метод наименьших квадратов. Коэффициент a и погрешности его определения находим согласно формулам (6), (7) и (8). Результаты вычислений для каждой температуры заносим в таблицу 6.

T, K	$a, c^{-1}$	$\sigma_a, c^{-1}$	c, $M/c$	$\sigma_c$ , M/c	$\gamma$	$\sigma_{\gamma}$
303	232,2	0,3	343,6	0,6	1,358	0,005
310	233,5	0,3	345,6	0,6	1,343	0,005
317	237,2	0,3	351,1	0,6	1,355	0,005
323	238,9	0,3	353,6	0,6	1,349	0,005
328	240,1	0,3	355,4	0,6	1,342	0,005

Таблица 6: Результаты вычислений при различных температурах

Также, согласно формуле (5), коэффициент наклона  $a=\frac{c}{2L}$ . Тогда вычислим скорость звука c при фиксированной температуре и её погрешность, результаты вычислений занесём в таблицу 6.

Кроме того, по формуле (1) вычислим  $\gamma$  при фиксированной температуре и погрешность этого вычисления. Результаты занесём в таблицу 6.

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:

$$\boxed{\gamma = 1{,}350 \pm 0{,}004} \quad (\varepsilon = 0{,}3\%)$$

#### 5 Обсуждение результатов и выводы

В ходе выполнения работы мы:

- измерили частоту колебаний и длину волны при резонансе звуковых колебаний в газе, заполняющем экспериментальную установку;
- определили разными методами показатель адиабаты с помощью уравнения состояния идеального газа.

В ходе работы показатель адиабаты для воздуха был измерен двумя разными способами. Сначала измерения проводились при фиксированной частоте звукового сигнала, а мы изменяли длину трубы. В ходе таких измерения было получено:

$$\gamma_f = 1{,}394 \pm 0{,}008$$
  $(\varepsilon = 0{,}6\%)$ 

Затем измерения проводились на другой установке, на которой длина трубы оставалась постоянной на протяжении всего опыта, а резонанса мы добивались при помощи изменения частоты звукового сигнала. В ходе этих измерений также исследовалась зависимость коэффициента адиабаты  $\gamma$  от температуры газа. Было получено, что показатель адиабаты не зависит от температуры в диапазоне температур  $20-60\,^{\circ}C$  и равняется:

$$\gamma_L = 1.350 \pm 0.004$$
 ( $\varepsilon = 0.5\%$ )

Сравним полученные данные с табличными. Согласно справочнику, показатель адиабаты для воздуха при нормальных условиях равен  $\underline{\gamma=1,4}$ . Таким образом, можно утверждать, что результат измерения  $\gamma$  на первой установке в пределах погрешности совпадает с табличными данными. Результаты измерения на второй установке 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.

Также в ходе работы был измерен показатель адиабаты для углекислого газа. Измерения проводились на первой установке. В итоге мы получили

$$\gamma_{CO_2} = 1.282 \pm 0.007$$
 ( $\varepsilon = 0.3\%$ )

Сравним эти данные с табличными. Согласно справочнику, показатель адиабаты для углекислого газа при нормальных условиях  $\gamma=1,3$ . Таким образом, полученные данные незначительно отличаются от табличных. Это может быть связано с тем, что при измерениях в трубе находился углекислый газ с примесями (в основном, азот и кислород), которые могли исказить результаты измерений. Для повышения точности, эксперимент стоит проводить в атмосфере углекислого газа, чтобы исключить попадание различных примесей в трубу.