Лабораторная работа \mathbb{N}^2 2.1: Определение C_p/C_v по скорости звука в газе

Миллер Сергей 494

5 сентября 2016 г.

Цель работы:1) измерение частоты колебаний и длины волны при резонансе звуковых колебаний в газе, заполняющем трубу; 2) определение показателя адиабаты по скорости звука с помощью уравнения состояния идеального газа.

Теория.

Звуковые волны.

В простых гармонических звуковых волнах, распространяющихся вдоль оси Ox, изменение давления ΔP зависит от координаты x и времени t по закону

$$\Delta P(x,t) = P_0 \cos(\omega t \pm kx). \tag{1}$$

Два знака в аргументе косинуса соответствуют двум направлени- ям распространения волны. Между круговой частотой ω , волно- вым числом k, длиной волны λ и скоростью звука $v_{\text{зв}}$ выполняются соотношения

$$v_{\scriptscriptstyle 3B} = \frac{\omega}{k} = \lambda f; \quad k = 2\pi; \quad \omega = 2\pi f;$$
 (2)

здесь f — частота волны. Важной характеристикой звуковых волн является скорость их распространения. Она определяется инерционными и упругими свой ствами среды. Скорость распространения продольных волн в безграничной однородной среде определяется выражением:

$$v_{\rm \tiny 3B} = \sqrt{\frac{dP}{d\rho}}.$$
 (3)

Давление P зависит не только от плотности ρ , но и от темпе- ратуры T. Поэтому нужно уточнить, в каком смысле понимается производная $\frac{dP}{d\rho}$. Колебания плотности и связанные с ними колебания темпера- туры в звуковой волне происходят настолько быстро, а теплопро- водности газов настолько малы, что для таких процессов теплооб- меном можно пренебречь, так что процесс распространения зву- ка можно считать $a\partial ua\delta amuчeckum$. Следовательно, производную $\frac{dP}{d\rho}$ необходимо рассчитывать для адиабатического процесса.

Первое начало термодинамики.

Из закона сохранения энер- гии следует, что тепло Q, полученное термодинамической систе- мой, расходуется на изменение ее внутренней энергии ΔU и на совершение работы A над внешними телами:

$$Q = \Delta U + A \tag{4}$$

Для бесконечно малого процесса уравнение (4) принимает вид

$$\delta Q = dU + \delta A \tag{5}$$

Поскольку внутренняя энергия является функцией состояния системы, для ее" элементарного приращения использован знак полного дифференциала dU, а приращения и тепла, и работы не являются полными дифференциалами, а Q и A — не функции состояния (Для интегрирования должен быть задан весь промежуточный процесс, поскольку результат будет зависеть от его вида, а не только от начального и конечного состояний).

Работа газа.

Рассмотрим расширение газа в цилиндре, закрытом подвижным поршнем. На поршень дей ствует сила F, равная про- изведению давления газа F на площадь поршня S. При смещении на малую величину dx газ совершает работу

$$\delta A = Fdx = PSdx = PdV. \tag{6}$$

где dV — малое изменение объе "ма газа. Значит полная работа при некотором процессе имеет вид:

$$A = \int P(V)dV \tag{7}$$

А первое начало термодинамики для газов после использования формулы (6) будет иметь вид:

$$\delta Q = dU + PdV \tag{8}$$

Теплоемкость Отношение количества тепла δQ , поглоще "нного ν молями газа при некотором процессе, который обозначим ин- дексом x, к повышению его температуры на dT, деле "нное на число молей ν , называется молярной теплоемкостью газа:

$$C = \left(\frac{\delta Q}{dT}\right)_{T} / \nu \tag{9}$$

Будем считать что U=U(V,T) (так как система описывается тремя параметрами: V,T,P но при этом есть уравнение Менделеева-Клапейрона: P=P(V,T)). Значит полный дифференциал для U имеет следующий вид:

$$dU = \left(\frac{\delta U}{\delta T}\right)_{V} dT + \left(\frac{\delta U}{\delta V}\right)_{T} dV \tag{10}$$

Подставим его в первое начало термодинамики:

$$\delta Q = dU + \delta A = \left(\frac{\delta U}{\delta T}\right)_{V} dT + \left(\frac{\delta U}{\delta V}\right)_{T} dV + PdV = \left(\frac{\delta U}{\delta T}\right)_{V} dT + \left[P + \left(\frac{\delta U}{\delta V}\right)_{T}\right] dV$$

Разделив все на dT найдем теплоемкость C_x в процессе х

$$C_x = C_v + \left[P + \left(\frac{\delta U}{\delta V}\right)_T\right] \left(\frac{\delta V}{\delta T}\right)_T \tag{11}$$

Здесь производная $\left(\frac{\delta V}{\delta T}\right)_x$ вычисляется с уче том процесса x, при котором происходит подвод тепла, например, при постоянном объе ме (x=V), при постоянном давлении (x=P) или другом условии. Величина $C_v = \left(\frac{\delta U}{\delta T}\right)_V$ в формуле (11) является теп-

лое "мкостью при постоянном объе "ме(Дейсвительно, это определение совпадает с определением теплоемкости, так как в процессе V = const выполняется $\delta A = 0$ а значит U = dQ).

Теплое"мкость идеального газа. В модели идеального газа внут- ренняя энергия определяется только кинетической энергией дви- жения молекул, следовательно, внут- ренняя энергия идеального газа не зависит от объе"ма: $\left(\frac{\delta U}{\delta V}\right)_T = 0$.

Тогда формула (11) станет более простой:

$$C_x = C_v + P\left(\frac{\delta V}{\delta T}\right)_x \tag{12}$$

Используя уравнение Менделеева-Клапейрона ($PV = \nu RT$), для C_p (то есть процесса x = P с постоянным давлением) получим:

$$C_n - C_v = R \tag{13}$$

где C_p, C_v - молярные теплоемкости при постоянных давлении и объеме соответсвенно. Отношение этих теплоемкостей называется показателем адиабаты:

$$\gamma = \frac{C_p}{C_v} \tag{14}$$

В нешироком диапазоне температур C_v можно считать постоянной, что соответствует пропорциональности внутренней энер- гии газа его температуре:

$$U = \nu \int C_v dT = \nu C_v T \tag{15}$$

Энергия, переданная молекуле, распределяется между различны- ми формами ее" движения: поступательным, вращательным и ко- лебательным. В статистической физике доказывается теорема о равномерном распределении энергии между степенями свободы молекулы1, согласно которой на каждую степень свободы прихо- дится в среднем энергия, равная $\frac{RT}{2N_A}$

При i степенях свободы, внутренняя энергия U одного моля такого газа и величина C_v равны соответственно

$$U = \frac{i}{2}RT; \quad C_v = \frac{iR}{2}; \tag{16}$$

где R=8,31Дж/(моль · K) — универсальная газовая постоянная, $N_A=6,02\Delta1023$ моль — количество молекул в моле вещества (число Авогадро). В рассматриваемом приближении для показателя адиабаты в соответствии с (13) и (14) получим

$$\gamma = \frac{i+2}{i} \tag{17}$$

Адиабатический процесс.

Квазистатический процесс, проис- ходящий без теплообмена с окружающей средой, называется адиа- батическим. Из первого начала термодинамики (6) при $\delta Q=0$ для ν молей идеального газа, у которого $dU=\nu C_v dT$, получим:

$$\nu C_v dt + P dV = 0, (18)$$

А так как $PV = \nu RT$, получаем:

$$C_v \frac{dT}{T} + R \frac{dV}{V} = 0 (19)$$

Далее интегрируя и вновь используя уравнение состояния, получим:

$$PV^{\gamma} = const$$
 (адиабата Пуассона) (20)

Скорость звука

Распространение звуковой волны в газе проис- ходит адиабатически. Сжатия и разрежения в газе сменяют друг друга настолько быстро, что теплообмен между слоями газа, име- ющими разные температуры, не успевает произой ти. Используя полученное уравнение адиабаты идеального газа, най де м скорость звука по общей формуле (3).

Заменим в уравнении Пуассона $PV^{\gamma}=const$ объе м на плот- ность $\rho=\frac{m}{V}$, после чего получим $P=const \rho^{\gamma}$. Тогда после логарифмирования и дифференцирования этого выражения име- ем:

$$\frac{dP}{P} = \gamma \frac{d\rho}{\rho},$$
 или $\left(\frac{dP}{d\rho}\right)_{\text{алиаб}} = \gamma \frac{P}{\rho},$ (21)

тогда для скорости звука получаем:

$$v_{_{3B}}^{2} = \left(\frac{dP}{d\rho}\right)_{_{3,\text{IMAG}}} = \gamma \frac{P}{\rho} = \gamma \frac{RT}{\mu},\tag{22}$$

где μ - молярная масса газа.

Преобразуя, получим:

$$\gamma = \frac{\mu}{RT} v_{\rm 3B}^2 \tag{23}$$

Таким образом, для определения показателя адиабаты доста- точно измерить температуру газа и скорость распространения зву- ка (молярная масса газа предполагается известнои).

Идея эксперимента

Звуковые колебания в трубе являются наложением всех отраже "нных волн и, вообще говоря, очень сложны. Картина упрощается, если длина трубы L равна целому числу полуволн, то есть когда выполняется условие

$$L = n\frac{\lambda}{2} \tag{24}$$

где n — любое целое число. Совпадающие по фазе волны, бегущие в противо- положных направлениях, складываясь, усиливают друг друга, и образуется стоячая звуковая волна: $P\left(x,t\right)=2P0\,\cos(\left[\text{U+1D714}\right]t)\,\sin(kx)$. Амплитуда звуковых колебании при этом резко возрастает — на- ступает резонанс.

При неизменнои частоте f звукового генератора (а следова- тельно, и неизменнои длине звуковои волны [U+1D706]) можно из- менять длину трубы L. Для этого применяется раздвижная труба. Длина раздвижной трубы постепенно увеличивает- ся, и наблюдается ряд последовательных резонансов. Воз- никновение резонанса легко наблюдать на осциллографе по резкому увеличению амплитуды колебании. Для последовательных резонансов имеем

$$L_n = n\frac{\lambda}{2}, L_{n+1} = (n+1)\frac{\lambda}{2}, \dots L_{n+k} = n\frac{\lambda}{2} + k\frac{\lambda}{2}$$
 (25)

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

В работе испольуются: звуковой генератор (ЗГ); электронный осциллограф (ЭО); микрофон; раздвижная труба; термометр.

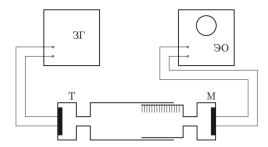


Рис. 1. Установка для измерения скорости звука при помощи раздвижной трубы

Ход работы:

1. Будем медленно удлинять трубу при постоянной частоте и измерять смещение трубы от начального состояния при последовательных резонансах. Так как ожидаемая зависимость длины трубы от номера резонанса $\Delta(n)$ линейная, то построим аппроксимирующие по методу наименьших квадратов прямые вида $\Delta = kn + b$ для каждой измеряемой частоты, а также произведем оценку ошибки(для углового коэффицента k):

$$\hat{k} = \frac{\overline{x}\overline{y} - \bar{x}\overline{y}}{\overline{x^2} - \bar{x}^2}; \quad \hat{\sigma}_k = \frac{2}{\sqrt{n}}\sqrt{\frac{\overline{y^2} - \bar{y}^2}{\overline{x^2} - \bar{x}^2} - \hat{k}^2}$$
 (26)

Здесь в качестве погрешности для полученной оценки \hat{k} взяли удвоенное стандартное отклонение, в пределах которого в среднем лежит 98% результатов.

После этого найдем скорость звука: $\hat{v}_{\mbox{\tiny 3B}} = \hat{\lambda} f = 2 \hat{k} f$

Тогда получим искомое значение показателя адиабаты: $\hat{\gamma} = \frac{4\mu \hat{k}^2 f^2}{RT}$

А погрешность $\hat{\sigma}_{\gamma}$ определим из формулы для погрешности функции многих переменных:

$$\left(\frac{\hat{\sigma}_{\gamma}}{\hat{\gamma}}\right)^{2} = 2^{2} \left(\frac{\hat{\sigma}_{k}}{\hat{k}}\right)^{2} + 2^{2} \left(\frac{\sigma_{f}}{f}\right)^{2} + \left(\frac{\sigma_{T}}{T}\right)^{2} \tag{27}$$

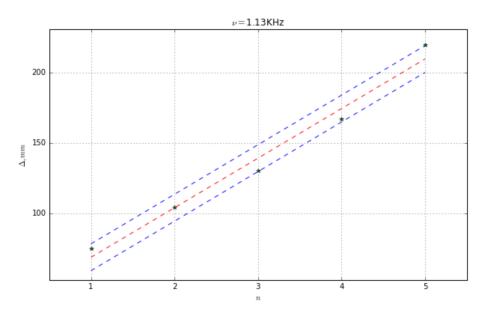
При измерениях:

$$\sigma_T = 0.1K, \quad \frac{\sigma_f}{f} = 0.02 \tag{28}$$

• $f=1.13~\mathrm{K}\Gamma$ ц

n	1	2	3	4	5
Δ_n [MM]	75	104	130	167	220

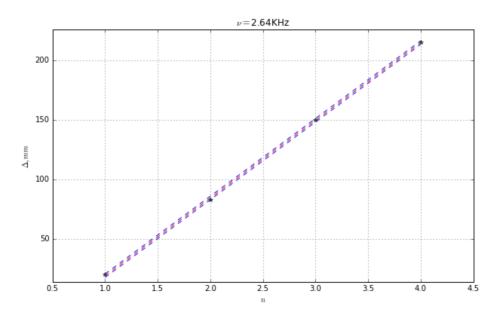
$$\hat{k} = 35.3, \quad \hat{\sigma}_k = 4.8, \quad \gamma = 0.08, \quad \sigma_{\gamma} = 0.02, \quad \varepsilon_{\gamma} \approx 27\%$$
 (29)



• f=2.64 КГц

n	1	2	3	4	
Δ_n [MM]	20	83	150	215	

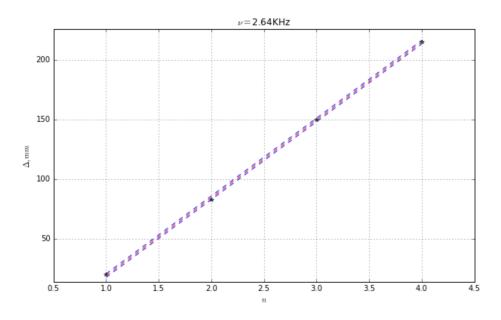
$$\hat{k} = 65.2, \quad \hat{\sigma}_k = 0.7, \quad \gamma = 1.41, \quad \sigma_{\gamma} = 0.07, \quad \varepsilon_{\gamma} \approx 5\%$$
 (30)



• f=3.40 КГц

n	1	2	3	4	5
Δ_n [MM]	18	68	120	170	220

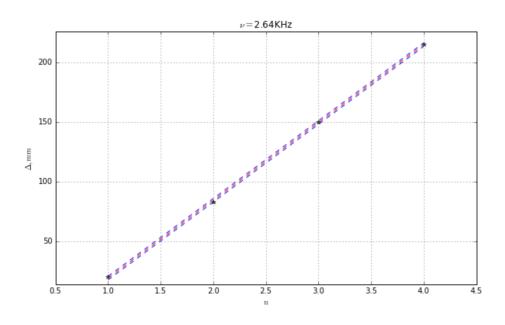
$$\hat{k} = 50.6, \quad \hat{\sigma}_k = 0.3, \quad \gamma = 1.41, \quad \sigma_{\gamma} = 0.06, \quad \varepsilon_{\gamma} \approx 4.5\%$$
 (31)



• f=4.29 КГц

n	1	2	3	4	5	6
Δ_n [MM]	25	67	106	147	187	227

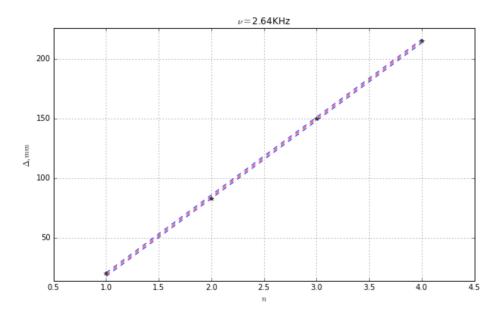
$$\hat{k} = 40.3, \quad \hat{\sigma}_k = 0.3, \quad \gamma = 1.42, \quad \sigma_{\gamma} = 0.06, \quad \varepsilon_{\gamma} \approx 4.2\%$$
 (32)



• $f = 5.11 \ \mathrm{K}\Gamma$ ц

n	1	2	3	4	5	6	7
$\Delta_n [\text{MM}]$	10	44	77	112	145	180	212

$$\hat{k} = 33.8, \quad \hat{\sigma}_k = 0.2, \quad \gamma = 1.42, \quad \sigma_{\gamma} = 0.06, \quad \varepsilon_{\gamma} \approx 4.2\%$$
 (33)



Видно, что серия экспериментов при частоте $f=1.13 \mathrm{K}\Gamma$ ц скорее всего ошибочна(надо подогнать получше)

а усредняя результат по остальным сериям, получим:

$$\gamma_{\rm ex.} = 1.41 \pm 0.07$$
 (34)

учитывая что воздух состоит примерно на 98% из двухатомного газа, то имеем i=5 степеней свободы и в теории для него примерно верно:

$$\gamma_{\rm th.} \approx \frac{i+2}{i} = 1.4 \tag{35}$$

то есть эксперимент просто божественно согласуется с теорией