

## ЛИТЕРАТУРА

1. W. G. Schneider. Sound velocity and sound Absorption in the critical temperature region. *Canad. J. Chem.*, 1951, 29, 3, 243—252.
2. H. Tanneberger. Eine Untersuchung des kritischen Zustandes mit Ultraschall. *Z. Phys.*, 1959, 153, 4, 445—457.
3. Ю. С. Трелин. Исследование скорости распространения ультразвуковых волн в двуокиси углерода в области жидкого и газообразного состояния. Сб. «Применен. ультраакуст. к исслед. вещества», 1961, 13, 123—138.
4. В. Ф. Ноздрев, Н. Г. Степанов. О пересечении кривых скорости ультразвука в жидкости и насыщенных парах вблизи критической точки. *Акуст. ж.*, 1967, 13, 4, 631—632
5. А. А. Глинский. Об одном акустическом эффекте в системе жидкость — пар вблизи критической точки. *Акуст. ж.*, 1965, 11, 1, 110—112.
6. И. С. Радовский. О температурной зависимости скорости звука в насыщенных парах и жидкой фазе вблизи критической точки. *Пр. мех. и техн. физ.*, 1967, 3, 143—145.

Московский областной педагогический  
институт  
им. Н. К. Крупской

Поступило в редакцию  
27 апреля 1970 г.

УДК 534.222

### О ВЫНУЖДЕННОМ ЗВУКОВОМ РАССЕЙАНИИ НА ВИХРЕВЫХ ВОЛНАХ

*Н. И. Пушкина, Р. В. Хохлов*

Анализ уравнений гидродинамики показывает, что в вязкой теплопроводящей сжимаемой среде в линейном приближении могут существовать три независимые типа колебаний: обычные звуковые волны, энтропийные волны и волны завихренности [1, 2]. Если интенсивность какого-либо из этих возмущений перестает быть малой, то возможно появление ряда нелинейных эффектов, представляющих собой различные взаимодействия между указанными тремя типами возмущений. К таким эффектам относятся аэродинамическая генерация звука, акустический ветер, искажение формы профиля звуковой волны (см., например, работу [3]), рассеяние звука на температурных волнах [4] и т. д. Хорошо изученным является также спонтанное рассеяние звука на завихренности (турбулентности), создаваемой потоками воздуха в атмосфере [5—7]. Ниже мы рассматриваем вынужденное рассеяние звука на волнах завихренности в газах и жидкостях.

При решении задачи мы исходим из нелинейных звукового уравнения и уравнения для вихревой моды [1, 2], считая, что звук распространяется адиабатически:

$$\begin{cases} \frac{\partial^2 P}{\partial t^2} - c_0^2 \nabla^2 P - \frac{4}{3} \nu_0 \frac{\partial}{\partial t} \nabla^2 P = -\nabla f + \left( \frac{\partial}{\partial t} - \frac{4}{3} \nu_0 \nabla^2 \right) \frac{m}{\rho_0}; \\ \frac{\partial \Omega}{\partial t} - \nu_0 \nabla^2 \Omega = [\nabla f]. \end{cases} \quad (1)$$

Здесь  $P = p' / \gamma p_0$ , где  $p'$ ,  $p_0$  — звуковое и равновесное давления (индекс 0 везде относится к равновесным значениям);  $\gamma$  есть отношение теплоемкостей  $C_p / C_v$  в случае идеального газа и  $\gamma \equiv \Gamma$  в случае жидкостей, где  $\Gamma$  — параметр эмпирического уравнения Тэта:  $p = p_0 (\rho / \rho_0)^\Gamma$  [2];  $c_0$  — скорость звука;  $\nu_0 = \mu_0 / \rho_0$  — кинематическая вязкость; сдвиговая вязкость  $\mu$  предполагается зависящей от температуры:  $\mu = \mu_0 + d\mu$ ;

$$d\mu = \left( \frac{d\mu}{dT} \right)_{T_0} dT = \left( \frac{d\mu}{dT} \right)_{T_0} \cdot \frac{T_0 \alpha \gamma p_0}{C_p \rho_0} P;$$

где  $\alpha$  — коэффициент теплового расширения. (В дальнейшем введем обозначение:

$$A = \left( \frac{d\mu}{dT} \right)_{T_0} \cdot \frac{T_0 \alpha \gamma p_0}{C_p \rho_0}; \text{ в идеальном газе } A = \left( \frac{d\mu}{dT} \right)_{T_0} T_0 (\gamma - 1);$$

$$f = -P \frac{\partial V}{\partial t} - (\mathbf{V} \nabla) V - \frac{2}{3} \nabla \left[ \frac{d\mu}{\rho_0} (\nabla V) \right] + \nabla \left[ \frac{d\mu}{\rho_0} \operatorname{div} V \right];$$

$\mathbf{V}$  — гидродинамическая скорость;

$$\frac{m}{\rho_0} = -\nabla (PV) + \frac{1}{2} \frac{\partial}{\partial t} P^2 (\gamma - 1); \quad \Omega = [\nabla V].$$



Предполагая, что сильная звуковая волна падает на плоскую границу ( $z = 0$ ) среды вдоль оси  $z$ , решение системы (1) ищем в виде

$$P = P_0 \exp i(k_0 z - \omega_0 t) + P_1 \exp i(\mathbf{k}_1 \mathbf{r} - \omega_1 t) + P_2 \exp i(\mathbf{k}_2 \mathbf{r} - \omega_2 t) + \text{к.с.} \quad (2)$$

Здесь  $P_0$  — амплитуда возбуждающей звуковой волны,  $P_{1,2}$  — амплитуды так называемых стоксовой и антистоксовой рассеянных звуковых волн. При этом предполагаем, что выполняются следующие соотношения:  $\omega_0 \simeq \omega_1 + \omega_2 \simeq \omega_2 - \omega_2$ , где  $\omega_2 \ll \omega_0$ . Используя (2), из уравнения для вихревой моды системы (1), рассматривая стационарный режим и усредняя по высоким частотам, получим

$$\Omega = \Omega_{01} \exp i[(\mathbf{k}_0 - \mathbf{k}_1) \mathbf{r} - \omega_\Omega t] + \Omega_{02} \exp i[(\mathbf{k}_2 - \mathbf{k}_0) \mathbf{r} - \omega_\Omega t] + \text{к.с.} \quad (3a)$$

где

$$\Omega_{01} = - \frac{2iA_1 c_0 P_0 P_1^*}{\rho_0 [-i\omega_\Omega + v_0(\mathbf{k}_0 - \mathbf{k}_1)^2]} [\mathbf{k}_0 \mathbf{k}_1] (k_0 + k_1),$$

$$\Omega_{02} = \frac{2iA_2 c_0 P_0^* P_2}{\rho_0 [-i\omega_\Omega + v_0(\mathbf{k}_2 - \mathbf{k}_0)^2]} [\mathbf{k}_0 \mathbf{k}_2] (k_0 + k_2).$$

Здесь  $A_{1,2} = A(1 - \cos \theta_{1,2}) - \frac{2}{3} \mu_0$ ;  $\theta_{1,2}$  — углы рассеяния (углы между  $\mathbf{k}_0$  и  $\mathbf{k}_{1,2}$ ).

Ограничимся таким приближением, когда стоксова и антистоксова компоненты не взаимодействуют между собой. Это условие хорошо выполняется при не слишком малых углах рассеяния. В этом случае, подставляя выражение (2) в уравнение (1) и пренебрегая, где возможно, членами, содержащими малый параметр  $v_0 k_i / c_0$  ( $i = 0, 1, 2$ ), мы получим следующую систему укороченных уравнений для медленно изменяющихся с координатой  $z$  амплитуд звуковых волн:

$$\begin{cases} \frac{dP_0}{dz} + \sigma_0 P_0 = - \left\{ [\mathbf{k}_0 \mathbf{k}_1] \Omega_{01} P_1 \frac{\cos \theta_1}{c_0 k_{1\Omega}^2} + [\mathbf{k}_0 \mathbf{k}_2] \Omega_{02}^* P_2 \frac{\cos \theta_2}{c_0 k_{2\Omega}^2} \right\}, \\ \frac{dP_1}{dz} \cos \theta_1 + \sigma_1 P_1 = [\mathbf{k}_0 \mathbf{k}_1] \Omega_{01}^* P_0 \frac{\cos \theta_1}{c_0 k_{1\Omega}^2}, \\ \frac{dP_2}{dz} \cos \theta_2 + \sigma_2 P_2 = [\mathbf{k}_0 \mathbf{k}_2] \Omega_{02} P_0 \frac{\cos \theta_2}{c_0 k_{2\Omega}^2}. \end{cases} \quad (3b)$$

Здесь  $\sigma_i (i = 0, 1, 2) = \frac{2}{3} v_0 k_i^2 / c_0$ ;  $\mathbf{k}_{1\Omega} = \mathbf{k}_0 - \mathbf{k}_1$ ;  $\mathbf{k}_{2\Omega} = \mathbf{k}_2 - \mathbf{k}_0$ .

Из двух последних уравнений системы (3б) совместно с (3а) следует, что усиление в стоксовой области возможно при  $A_1 \cos \theta_1 > 0$  в антистоксовой — при  $A_2 \cos \theta_2 < 0$ . Считая  $P_0 \simeq \text{const}$  (что вполне оправдано в самом начале развития процесса) из формулы (3а) — (3б) получаем следующее выражение для пороговой интенсивности вынужденного рассеяния, т. е. интенсивности возбуждающего звука, при которой начинается экспоненциальный рост рассеянных волн:

$$I_0 = \frac{\frac{2}{3} v_0^2 k_i^2 k_{i\Omega}^4 (\gamma P_0)^2 \frac{1 + (\omega_\Omega \tau_i)^2}{\omega_\Omega \tau_i}}{[\mathbf{k}_0 \mathbf{k}_i]^2 (k_0 + k_i) c_0^2 |A_i \cos \theta_i|}, \quad (4)$$

где  $\tau_i = (v_0 k_{i\Omega}^2)^{-1}$ ;  $i = 1$  или  $2$  соответственно для стоксовой и антистоксовой компонент.

Из выражения (4) видно, что порог имеет минимум на частоте  $\omega_\Omega = \tau_i^{-1}$ . Это значит, что рассеянный звук смещен по частоте относительно падающего на величину  $\Delta\omega \simeq \tau^{-1}$  ( $\Delta\omega \ll \omega_0$ ).

Численные оценки по формуле (4) показывают, что, как правило, пороговая интенсивность в газах (десятые и даже сотые доли  $\text{вт/см}^2$  в ряде газов при  $\omega_0 \simeq 2\pi \cdot 10^4$   $\text{гц}$ ) существенно ниже порога в жидкостях (десятки  $\text{вт/см}^2$  и больше для  $\omega_0 \simeq 1$   $\text{Мгц}$ ).

Оценим, на каком расстоянии  $z_0$  от границы интенсивность рассеянного звука  $I_i(z_0)$  может стать по порядку величины равной интенсивности падающего  $I_0(0)$ , считая, что на границе  $I_i(0)$  (в случае покоящейся среды) происходит от флуктуаций. Решение системы (3) в случае, когда  $I_0(0)$  заметно превышает порог, так что можно пренебречь затуханием звука, дает следующее значение  $z_0$ :

$$z_0 \sim \frac{v_0 k_{i\Omega}^4 (\gamma P_0)^2 \ln \frac{I_0(0)}{I_i(0)}}{[\mathbf{k}_0 \mathbf{k}_i]^2 A_i (k_0 + k_i) c_0 I_0(0)}. \quad (5)$$



Для обычных жидкостей при реально достижимых интенсивностях звука величина  $z_0$  оказывается слишком большой, чтобы эффект можно было наблюдать экспериментально. В газах  $z_0$  может быть меньше. Например, в ксеноне  $z_0 \sim 1$  м при  $\omega_0 \simeq 2\pi \cdot 5 \cdot 10^4$  гц,  $I_0(0) \sim \text{вт/см}^2$ ,  $I_1(0) \sim (10^{-17} \div 10^{-18}) \text{ вт/см}^2$ ,  $p_0 \sim 0,1$  атм,  $\theta_1 \sim 15^\circ$ ,  $T \simeq 300^\circ$  К. Таким образом, в газах рассматриваемый эффект может проявиться уже при практически достижимых интенсивностях звука.

Интересной особенностью рассмотренного процесса является то, что рассеяние имеет место как в стоксовой области, так и в антистоксовой. Аналогичная ситуация известна в нелинейной оптике в случае вынужденного рассеяния света, связанного с поглощением, наиболее полная теория которого дана в работе Зельдовича и Собельмана [8].

#### ЛИТЕРАТУРА

1. L. S. G. Kovasznay. Turbulence in supersonic flow. J. Aero Sci., 1953, 20, 10, 657—674.
2. Boa-Teh Chu, L. S. G. Kovasznay. Non-linear interactions in a viscous heat-conducting compressible gas. J. Fluid Mech., 1958, 3, 5, 494—514.
3. Л. К. Зарембо, В. А. Красильников. Введение в нелинейную акустику. М., «Наука», 1966.
4. Н. И. Пушкина, Р. В. Хохлов. Температурное рассеяние звука в твердом теле. Ж. эксп. и теор. физ., 1969, 57, 10, 1263—1270.
5. В. И. Татарский. К теории распространения звуковых волн в турбулентном потоке. Ж. эксп. и теор. физ., 1953, 25, 1, 74—83.
6. R. N. Kraichnan. The scattering of sound in a turbulent medium. J. Acoust., Soc. America, 1953, 25, 4, 822.
7. А. С. Монин. Некоторые особенности рассеяния звука в турбулентной атмосфере. Акуст. ж., 1961, 7, 4, 457—461.
8. Б. Я. Зельдович, И. И. Собельман. Вынужденное рассеяние света, обусловленное поглощением. Усп. физ. н., 1970, 101, 1, 3—20.

Московский государственный  
университет

Поступило в редакцию  
17 марта 1970 г.

УДК 534.22

### СКОРОСТЬ ЗВУКА И СТРОЕНИЕ ВОДНЫХ РАСТВОРОВ НЕЭЛЕКТРОЛИТОВ

*Н. В. Чекалин, М. И. Шахпаронов*

Известно, что концентрационные зависимости скорости звука в водных растворах имеют некоторые особенности. Во-первых, в водных растворах метанола, этанола, пропанола и ацетона существует область концентраций ( $x \sim 0,05$ ,  $x$ -мольная доля неэлектролита), в которой скорость звука не зависит от температуры в интервале температур  $\Delta t \sim 30 \div 40^\circ$ . В растворах высших спиртов эта область сдвигается в сторону меньших значений  $x$  [1, 2].

Во-вторых, величина скорости звука, а, следовательно и адиабатической сжимаемости  $\beta_s$ , не зависит от типа растворенного вещества и равна 1580 м/сек с точностью  $1 \div 1,5\%$ .

Эти особенности наблюдаются в той области концентраций, где по результатам многочисленных экспериментов происходит резкое изменение структуры растворов [3—5].

Структурные изменения в растворах можно связать с появлением клатратов — ажурных построек, образованных пяти и шестичленными кольцами из молекул воды и имеющих внутри достаточно большие пустоты [5, 6]. Попавшие в раствор молекулы неэлектролита располагаются в этих структурных пустотах, не образуя направленных связей с решеткой. Об этом свидетельствует вращение молекул метанола, этанола и ацетона в пустотах, имеющее место как в твердых [7], так и, вероятно, в жидких растворах [5]. Потенциальный барьер, препятствующий такому вращению в твердых клатратах, очень мал (для ацетона, например,  $\Delta H \simeq 0,25$  ккал/моль [7]). Поэтому сжимаемость растворов в области существования клатратов определяется только прочностью каркаса и не должна зависеть от природы растворенного вещества. Опыт подтверждает этот вывод.

Величина адиабатической сжимаемости в растворах при  $x \sim 0,05$  меньше, чем в чистой воде, следовательно клатратные структуры должны быть более устойчивыми. Независимость  $\beta_s$  от температуры подтверждает это предположение. Большая прочность клатратных структур обуславливается двумя причинами.