

$$\rho \left( -\xi \frac{\partial h}{\partial \xi} - \frac{1}{2} \eta \frac{\partial h}{\partial \eta} + \Phi \frac{\partial h}{\partial \xi} + V \frac{\partial h}{\partial \eta} \right) = -\xi \frac{\partial p}{\partial \xi} - \frac{1}{2} \eta \frac{\partial p}{\partial \eta} +$$

$$+ \Phi \frac{\partial p}{\partial \xi} + V \frac{\partial p}{\partial \eta} + \frac{\partial}{\partial \eta} \left( \lambda \frac{\partial T}{\partial \eta} \right) + \mu \left( \frac{\partial \Phi}{\partial \eta} \right)^2 + \frac{v_H}{4\pi} \left( \frac{\partial H_x}{\partial \eta} \right)^2$$

или

$$\rho c_p \left( -\xi \frac{\partial T}{\partial \xi} - \frac{1}{2} \eta \frac{\partial T}{\partial \eta} + \Phi \frac{\partial T}{\partial \xi} + V \frac{\partial T}{\partial \eta} \right) = -\xi \frac{\partial p}{\partial \xi} -$$

$$- \frac{1}{2} \eta \frac{\partial p}{\partial \eta} + \Phi \frac{\partial p}{\partial \xi} + V \frac{\partial p}{\partial \eta} + \frac{\partial}{\partial \eta} \left( \lambda \frac{\partial T}{\partial \eta} \right) + \mu \left( \frac{\partial \Phi}{\partial \eta} \right)^2 + \frac{v_H}{4\pi} \left( \frac{\partial H_x}{\partial \eta} \right)^2.$$

Для решения задачи используется неявная разностная схема. При расчете выделено два блока. В первом блоке одновременно решаются по методу матричной прогонки уравнения движения и энергии до полного завершения итерационного процесса. Во втором блоке отыскиваются профили напряженности магнитного поля. Процесс решения на слое  $\xi_i$  считается законченным после того, как все профили оказываются сосчитанными с заданной точностью. Точность приходится задавать высокую, поскольку иначе с ростом  $\xi$  происходит существенное накопление ошибок. Распределение напряженности магнитного поля  $H_x$  дано на фиг. 4. ( $1 - \xi = 0,0125$ ;  $2 - \xi = 4,137$ ,  $U_e = 0,2 \cdot 10^5$  см/с);  $\mu$ ,  $\lambda$ ,  $v_H$  рассматривались как степенные функции плотности и температуры.

Указанный алгоритм выбран в связи с возможностями машинной памяти М-222. Похоже, что использование матричной прогонки для одновременного счета всех искомым величин привело бы к более быстрому решению задачи. Следует заметить, что если в расчетах нестационарного пограничного слоя для несжимаемой жидкости точность роста вертикальной составляющей скорости неважна и результаты меняются лишь на несколько процентов при полном ее отсутствии, для сжимаемой жидкости требуется аккуратный учет этой составляющей.

Поступила 24 XII 1975

## ЛИТЕРАТУРА

1. Прозорова Э. В. Об автомодельности движений нестационарного пограничного слоя. — ПМТФ, 1975, № 4, с. 122—125.
2. Лойцянский Л. Г. Ламинарный пограничный слой. М., Физматгиз, 1962, с. 357—360.
3. Бай-Шп-И. Магнитная газодинамика и динамика плазмы. М., «Мир», 1964, с. 54.

УДК 534.533.6.011

## О ВНУТРЕННИХ РЕЗОНАНСАХ В ГИДРОДИНАМИКЕ

Ю. В. Пономаренко

(Москва)

1. В теории колебаний систем, близких к линейным [1], внутренним резонансом называют пропорциональность нескольких собственных частот натуральным числам. В данной работе рассмотрены внутренние резонансы в гидродинамике.

В случае внутреннего резонанса вынужденные колебания малой амплитуды, вызываемые гармоническим возмущением, могут существенно отличаться от гармонических. Примером являются разрывные колебания газа (ударные волны), наблюдаемые в закрытой трубе при гармоническом движении поршня [2, 3].

Автоколебания малой амплитуды также могут быть существенно негармоническими, например автоколебания в газовом разряде при низком давлении [4].

Основные черты резонансов выявляются при рассмотрении граничной задачи для вещественного вектора  $X$

$$(1.1) \quad \frac{\partial X}{\partial t} + L_1 X + L_2 X^2 + \dots = \sum_{k=1}^n \varepsilon_k C_k e^{i\omega_k t} + \text{к. с.}, \quad UX = 0$$

(к. с. — выражение, комплексно-сопряженное предшествующему). Здесь вещественные коэффициенты  $L$  и матрица  $U$  в граничном условии могут зависеть от координат  $x$  и являются полиномами относительно  $D = \partial/\partial x$ . Область изменения  $x$  предполагается ограниченной. Каждое возмущение с частотой  $\omega_k > 0$  и формой  $C_k(x)$  пропорционально малой амплитуде  $\varepsilon_k$ . Частоты  $\omega_k$  и их разности считаются немалыми (эффекты типа медленного изменения параметров здесь не рассматриваются). Предполагается, что задача

$$(1.2) \quad pX + L_1 X = 0, \quad UX = 0$$

имеет несколько простых собственных чисел  $p = \gamma + i\Omega$  с малыми инкрементами  $\gamma$  и положительными частотами  $\Omega$ . Пусть это будут числа  $p_m (m = 1, 2, \dots, M)$ , соответствующие собственные функции  $X_m$ , собственные функции сопряженной задачи  $Z_m$ ; инкременты других собственных значений отрицательны и немалы.

Так как числа  $p_m$  почти мнимые, то они приближенно пропорциональны некоторым натуральным числам. Условия, при которых такая пропорциональность существенна, рассмотрены ниже.

Очевидно, всегда можно выбрать целые числа  $a_{mk}, b_m$  так, что

$$\Omega_m \approx (a_{m1}\omega_1 + \dots + a_{mn}\omega_n)/b_m \equiv \nu_m.$$

Резонансным колебаниям, характеризуемым этими числами, соответствует решение

$$(1.3) \quad X = \left( \sum_{m=1}^M X_m Q_m \exp i\nu_m t + \sum_{k=1}^n Y_k \varepsilon_k \exp i\omega_k t \right) + \text{к. с.} + \dots$$

в виде степенного ряда по величинам  $Q_m \exp i\nu_m t$ ,  $\varepsilon_k \exp i\omega_k t$  и комплексно-сопряженным с коэффициентами, зависящими только от  $x$ . Уравнение для амплитуды  $Q_m(t)$  также ищется в виде ряда по величинам  $Q_r$ ,  $\varepsilon_k$  и сопряженным. Это уравнение имеет вид

$$(1.4) \quad dQ_m/dt = Q_m(\delta_m + \dots) + \sum \varepsilon_\alpha^a \varepsilon_\beta^b Q_\gamma^c \bar{Q}_r^d \dots (p_{m\alpha} \dots + \dots) \\ (\delta_m = p_m - i\nu_m, m = 1, \dots, M),$$

где в скобках стоят ряды по степеням  $|Q_r|^2$ ,  $|\varepsilon_k|^2$ ; сумма берется по всем натуральным числам  $a, b, c, \dots$  удовлетворяющим нетождественным равенствам

$$\nu_m = a\omega_\alpha + \dots - b\omega_\beta - \dots + c\nu_s + \dots - d\nu_r - \dots$$

Тождеству  $\nu_m = \nu_m$  соответствует ряд, стоящий перед суммой; члены этого ряда описывают нерезонансные эффекты, существующие при любых  $\nu_m$ .

Как и в случае автономных систем [5] при  $M = 1$ , коэффициенты в (1.3) определяются последовательно из линейных неоднородных граничных задач, получающихся после подстановки (1.3), (1.4) в (1.1). Коэффициенты в (1.4) определяются из условия ограниченности при  $\delta_m \rightarrow 0$  соответствующих коэффициентов в (1.3). Это условие имеет вид

$$(1.5) \quad \langle \Psi \cdot Z_m \rangle \equiv \int (\Psi \cdot \bar{Z}_m) dx = 0,$$

где  $\Psi$  — свободный член неоднородной задачи, линейно зависящий от искомого коэффициента в (1.4); интегрирование ведется по области изменения  $x$ .

Для нахождения коэффициента  $p_{m\alpha} \dots$  уравнения (1.4) необходимо учитывать в (1.1) все члены ряда со степенями  $\leq N = a + b + c + \dots$ ; для нахождения наибольших нерезонансных членов в (1.4) достаточно удерживать в (1.1) квадратичные и кубические члены. Отсюда видно, что резонансные эффекты существенны, если порядок резонанса  $N \leq 3$ . Нерезонансные эффекты преобладают\*, если порядок резонансов  $N > 3$ .

В простых примерах можно оценить стационарные решения (1.4) и тем самым выяснить влияние резонансов на амплитуду (но не на устойчивость) колебаний. Пусть, например, в (1.1), (1.2) числа  $n = 1$ ,  $M = 2$ , причем  $p_2 = i\Omega_2 = 9p_1$ ,  $\Omega_1 = \omega$ ; тогда в колебаниях с частотой  $\omega$  резонанс девятого порядка несуществен, так как  $Q_2 \sim Q_1^7 \ll Q_1 \sim \varepsilon^{4/3}$ . Если, в отличие от предыдущего случая, имеется третье число  $p_3 = 3p_1 = p_2/3$ , то все три амплитуды  $\sim \varepsilon^{1/3}$ .

Выше для определенности рассматривалась задача (1.1) с линейным однородным граничным условием. Задачи с другими условиями часто оказывается возможным привести к виду (1.1) введением новых неизвестных (например, в случае линейного неоднородного условия принимается  $X = X^0 + A$ , где  $A$  — какая-либо функция, удовлетворяющая неоднородному условию). В таком приведении, однако, нет необходимости. Для каждого типа резонанса ряды (1.3), (1.4) не меняют своей структуры, если уравнения и граничные условия для  $X$  представляются в виде степенных рядов по составляющим  $X$ , их производным по  $t$ ,  $x$  и возмущениям  $\varepsilon_k \exp(i\omega_k t)$ . Для коэффициентов в (1.3) будут получаться линейные задачи с неоднородными условиями; однородности условий можно добиться (если нужно) отмеченным выше приемом.

Задачи с неаналитическими нелинейностями (например, вида  $X_n |X_m|$ ) требуют специального рассмотрения.

Для выявления основных закономерностей резонанса достаточно удерживать в (1.4) только наибольшие члены. В этом основном приближении расстройки  $\delta_m$  (по определению резонанса малые) учитываются только членами  $Q_m \delta_m$ ; в коэффициентах остальных членов принимается  $p_m = i\Omega_m = iv_m (m = 1, \dots, M)$ , чтобы не превысить точность приближения. В приведенных ниже примерах резонансы рассмотрены в основном приближении.

2. В качестве примера рассмотрим задачу нахождения  $X = (\xi, w)$  из уравнений

$$(2.1) \quad \begin{aligned} \xi'' + w' &= 0, \quad w'' + \xi' + \Phi' = 0 \quad (0 \leq x \leq 1), \\ \Phi &= w^2/\rho + (\rho^\beta - 1)/\beta - \xi = w^2 + 1/2(\beta - 1)\xi^2 + \dots \end{aligned}$$

и граничных условий

$$(2.2) \quad (w)_0 = \xi', \quad (w)_1 = 0.$$

\* Возможны исключительные случаи (например, когда в (1.4) некоторые коэффициенты равны нулю).

Здесь точка означает дифференцирование по  $t$ , штрих — по  $x$ . Записанная в безразмерном виде (таким, что при  $\varepsilon = 0$  длина трубы, плотность  $\rho = 1 + \xi$ , давление  $\rho^\beta$  и скорость звука равны единице) задача (2.1), (2.2) описывает колебания газа в закрытой трубе, возбуждаемые движущимся поршнем\*. Форма смещения поршня

$$(2.3) \quad l(\omega t) = \sum l_m \exp(im\omega t) \quad (l_{-m} = \bar{l}_m, l_0 = 0)$$

может быть (в отличие от [6, 7]) негармонической. Собственные частоты линейной однородной задачи (2.1), (2.2) равны  $\pi m$ , где  $m$  — целое число; поэтому имеется бесконечное число внутренних резонансов второго порядка.

Разложения (1.3), (1.4) для задачи (2.1), (2.2) находятся в виде

$$(2.4) \quad X = A_1 + A_2 + A_3 + \dots, \quad A_1 = \sum Q_m X_m e^{im\omega t},$$

$$X_m = (\cos \pi m x, -i \sin \pi m x), \quad Q_{-m} = \bar{Q}_m,$$

$$dQ_m/dt = im(\pi - \omega)Q_m + a_m + \dots$$

Здесь сумма берется по всем целым  $m$ ; собственная функция  $X_m$  соответствует собственной частоте  $\pi m$ . Удобно определять ряды (2.4), считая  $Q_m \sim \varepsilon^{1/2}$ ,  $\omega - \pi \sim \varepsilon^{1/2}$ ,  $A_m \sim \varepsilon^{m/2}$ ; коэффициенты  $a_m \sim \varepsilon$  определяются из условия ограниченности  $A_2$ .

Вектор  $A_2$  определяется из условий (2.2) и уравнения

$$(2.5) \quad A_2 + BA_2' + \Phi_2 E + \sum a_m X_m \exp im\omega t = 0,$$

$$B = \begin{pmatrix} 0 & 1 \\ 1 & 0 \end{pmatrix}, \quad E = \begin{pmatrix} 0 \\ 1 \end{pmatrix}, \quad \Phi_2 = \omega_1^2 + (1/2)(\beta - 1)\xi_1^2,$$

где  $\xi_1, \omega_1$  — составляющие  $A_1$ .

Полагая в (2.2), (2.5)

$$(2.6) \quad A_2 = \sum (Y_m + \varepsilon l_m T_m) e^{im\omega t}, \\ \Phi_2 = \sum F_m e^{im\omega t}, \quad T_m = [1, im\omega(1-x)],$$

получим для  $Y_m$  однородные условия (2.2) и уравнение\*\*

$$(2.7) \quad im\omega Y_m + BY_m' + \Psi = 0, \quad \Psi = a_m X_m + E [F_m - m^2 \omega^2 l_m \varepsilon (1-x)].$$

При  $\omega \rightarrow \pi$  величина  $Y_m$  конечна, если выполнено условие (1.5). В используемом основном приближении (см. п. 1) достаточно найти  $a_m$  при  $\omega = \pi$ . Из (1.5), (2.5)–(2.7) с учетом равенства  $Z_m = X_m$  получается

\* Замена точного условия на поршне ( $w = \rho \varepsilon l$  при  $x = \varepsilon l$ ) приближенным (2.2) не уменьшает точности основного приближения (см. п. 1).

\*\* Так как величина  $Y_m$  не зависит явно от  $t$  и квадратична по  $Q_n(t)$ , то  $Y_m \sim A_3$  и поэтому не входит в (2.7).

$$(2.8) \quad a_m = -i \int_0^1 [F'_m - m^2 \pi^2 l_m \varepsilon (1-x)] \sin m\pi x dx = i\pi m \times \\ \times \left[ \varepsilon l_m + (1/8)(1+\beta) \sum_n Q_n Q_{m-n} \right].$$

При  $m = 0$  из (2.4), (2.8) следует  $Q_0 = 0$  (в соответствии с сохранением полной массы газа в трубе). Для других стационарных амплитуд после введения обозначений

$$\mu^2 = 8\varepsilon/(1+\beta), \quad f_0 = 4(1-\omega/\pi)/\mu(1+\beta), \quad f_m = Q_m/\mu \quad (m \neq 0)$$

получаются уравнения

$$(2.9) \quad l_m + \sum_n f_n f_{n-m} = L \delta_{0m} \quad (m = 0, \pm 1, \dots),$$

в которых  $L$  — положительный параметр. Зависимость амплитуд  $f_m$  от относительной расстройки частоты  $f_0$  удобно находить в параметрическом виде, определяя из (2.9) амплитуды и расстройку как функции  $L$ .

Уравнения (2.9) эквивалентны уравнению

$$(2.10) \quad f^2 = L - l(\theta)$$

для вещественной периодической функции

$$(2.11) \quad f(\theta) = \sum f_m e^{im\theta}.$$

Форма смещения поршня  $l(\theta)$  определена в (2.3). Расстройка  $f_0$ , параметр  $L$  и решение  $X$  выражаются через  $f$  в виде

$$(2.12) \quad f_0 = \frac{1}{2\pi} \int_0^{2\pi} f d\theta, \quad L = \frac{1}{2\pi} \int_0^{2\pi} f^2 d\theta;$$

$$(2.13) \quad X \approx A_1 = (1/2)\mu(f_+ + f_- - 2f_0, f_- - f_+), \quad f_{\pm} = f(\omega t \pm \pi x).$$

Результаты [6, 7] распространяются на случай негармонической непрерывной формы  $l$  следующим образом. Пусть  $l(\theta) \leq 1$ ; тогда непрерывное решение (2.10)

$$(2.14) \quad f = (f_0/|f_0|) |L - l|^{1/2} \quad (L \geq 1, |f_0| \geq f_* = f_0(1))$$

единственно и соответствует расстройке  $f_0(L)$ , определяемой из (2.12).

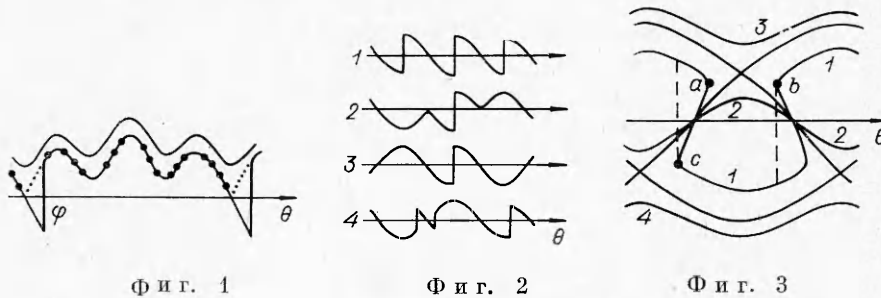
При  $|f_0| < f_*$  возможны только разрывные решения (2.10). Представляют интерес лишь решения, описывающие ударные волны сжатия [2] (после прохождения волны сжатия плотность в заданной точке возрастает). В таких допустимых решениях, согласно (2.13), функция  $f(\theta)$  с ростом  $\theta$  может скачкообразно увеличиваться, но не может скачкообразно уменьшаться\*.

Если в интервале  $0 \leq \theta < 2\pi$  значение  $l = 1$  принимается в единственной точке  $\theta = \theta_0$ , то допустимое решение

$$(2.15) \quad f = |1 - l|^{1/2} \begin{cases} -1 & \theta_0 \leq \theta < \varphi \\ 1 & \varphi < \theta \leq \theta_0 + 2\pi \end{cases} \\ (0 \leq \varphi \leq 2\pi, |f_0| \leq f_*)$$

единственно и соответствует расстройке  $f_0(\varphi)$ , определяемой из (2.12).

\* Остальные соотношения на разрыве [2] сводятся в приближении (2.13) к акустическим и выполняются автоматически.



Фиг. 1

Фиг. 2

Фиг. 3

Произвольной расстройке соответствует одно из решений (2.14), (2.15). На фиг. 1 показан вид этих решений вблизи  $f_0 \approx f_*$  для

$$(2.16) \quad l(\theta) = \alpha \cos \theta + (1 - \alpha) \cos 3\theta \quad (0 < \alpha \ll 1, l \leq l(0) = 1).$$

Точками показана кривая  $f(\theta, f_*)$ .

Кроме (2.14), (2.15), при любой расстройке существует бесконечное множество разрывных решений (2.10); все они содержат по крайней мере один скачок разрежения и, следовательно, не являются допустимыми.

Если значение  $l = 1$  достигается на интервале  $[0, 2\pi]$  в нескольких точках, то при  $|f_0| < f_*$  существует бесконечное множество допустимых решений, отличающихся числом, величиной и взаимным расположением скачков. На фиг. 2 показаны некоторые решения 1—4 для  $\alpha = 0$  в (2.16) и  $f_0 = 0$ .

В экспериментах [3, 6, 7] наблюдались лишь симметричные колебания типа 1. Возможная причина — неустойчивость других типов колебаний. Другая возможность — зависимость типа колебаний от начальных условий и (или) от способа изменения параметров. Пусть, например, в начальный момент заданы форма (2.16) и расстройка  $f_0 > f_*$ , так что существуют непрерывные колебания (см. фиг. 1). Тогда колебания типа 2 получаются, если медленно уменьшить до нуля сначала  $f_0$ , затем  $\alpha$ . Если  $f_0 \rightarrow 0$  при  $\alpha = 0$ , то, как показывают наблюдения [3, 6, 7], из всех допустимых возникают колебания типа 1.

Следует отметить, что ударные волны нагревают газ; это приводит к наблюдаемому [3] повышению резонансной частоты (при которой  $f_0 = 0$ ). Так как выделение тепла в каждом скачке пропорционально кубу величины скачка [2], то нагрев и повышение частоты пропорциональны  $\mu^3$ . Коэффициент пропорциональности зависит от условий теплоотвода и от типа колебаний; при  $f_0 \approx f_*$  колебания типа 1 приводят к наименьшему нагреву.

3. Рассмотрим задачу (2.1), (2.2), в которой второе граничное условие заменено приближенным условием для открытой трубы  $(\xi)_1 = 0$ . Для простоты примем  $\beta = 1$ .

В данном случае имеется бесконечное число внутренних резонансов третьего порядка. Решение представляется выражениями (2.4), в которых  $\pi$  заменено на  $(1/2)\pi$ , а  $m$  — нечетные числа. Будут рассмотрены колебания, в которых  $Q_m \sim \varepsilon^{1/3}$ ,  $A_m \sim \varepsilon^{m/3}$ ,  $\omega - (1/2)\pi \sim \varepsilon^{2/3}$ . Коэффициенты  $a_m \sim \varepsilon$  определяются из задачи для  $A_3$ . Предварительно необходимо найти  $A_2 = (\xi_2, w_2)$  из однородных условий и уравнения (2.5), в котором сумма опущена; при  $\omega = (1/2)\pi$

$$(3.1) \quad w_2 = \frac{i}{8} \sum_{n,s} Q_s Q_n e^{i a \omega t} \left[ \left( \frac{\partial^2}{\partial \tau^2} - 2 \right) \sin a \eta + \frac{ab}{ns} \sin b \eta + 2a \eta \cos a \eta \right]$$

$$(\eta = 1/2 \cdot \pi x, \quad a = n + s, \quad b = n - s).$$

Полагая

$$(3.2) \quad A_3 = \sum (Y_m + im\omega\epsilon l_m E) e^{im\omega t}, \quad 2w_1 w_2 - w_{1\xi_1}^2 = \sum F_m e^{im\omega t},$$

получим для  $Y_m$  при нечетном  $m$  однородные условия и уравнение (2.7), в котором множитель  $(1-x)$  опущен. Из (1.5), (2.7), (2.1), (3.1), (3.2) получается при  $\omega = \pi/2$ ,  $Z_m = X_m$

$$(3.3) \quad a_m = \frac{1}{2} i \pi m \left[ \epsilon l_m - \frac{5}{16} \left( Q_m \sum |Q_n|^2 + \frac{1}{3} \sum_{s,n} Q_s Q_n Q_{m-n-s} \right) \right].$$

После введения обозначений

$$(3.4) \quad \mu^3 = - (24/5)\epsilon, \quad f_m = Q_m/\mu, \quad r = (16/5)(2\omega/\pi - 1)/\mu^2$$

для стационарных амплитуд из (2.4), (3.3) следует

$$(3.5) \quad \sum f_s f_n f_{m-n-s} + 3f_m (\sum |f_n|^2 + r) + 2l_m = 0.$$

Для функции  $f$  в (2.11) из (3.5) вытекает

$$(3.6) \quad f^3 + 3pf + 2q(\theta) = 0,$$

где  $q$  получается из (2.3) отбрасыванием четных гармоник, а

$$(3.7) \quad p = \frac{1}{2\pi} \int_0^{2\pi} f^2 d\theta + r.$$

Так как  $f$  содержит лишь нечетные гармоники, то искомые решения (3.6) должны удовлетворять условию  $f(\theta + \pi) = -f(\theta)$ . Для  $X$  справедливо (2.13), где  $f_0 = 0$ .

В дальнейшем принято  $q = l = \cos \theta$ . На фиг. 3 показаны корни уравнения (3.6) для  $0 > p > -1$  (кривая 1),  $p < -1$  (кривые 2-4) и  $p = -1$ . При  $p \geq 0$  кривая 1 однозначна и представляет решение  $f$ . При  $p < -1$  решение  $f$  представляется кривой 2. При  $-1 < p < 0$  все однозначные решения  $f(\theta)$  разрывны и содержат скачки разрежения (см. п. 2); скачки в одном из возможных решений показаны на фиг. 3 штрихом.

Отсутствие решений, содержащих только скачки сжатия, указывает на то, что в данной задаче при уменьшении вязкости и теплопроводности ширина фронта в скачке остается конечной и определяется некоторым физическим эффектом, не вызывающим нагрев газа. Таким эффектом является излучение из открытого конца трубы.

Для учета излучения необходимо в уравнении (2.4) для  $Q_m$  заменить  $(1/2)\pi m$  на собственную частоту, измененную излучением. Изменение сводится [8] к умножению  $(1/2)\pi m$  на

$$(3.8) \quad 1 - c_1 R + imc_2 R^2.$$

Здесь  $c_{1,2} \sim 1$  — положительные постоянные (например,  $c_1 \approx 8/(3\pi)$ ,  $c_2 \approx \pi/4$  для трубы с фланцем [8]); предполагается, что радиус трубы  $R \ll 1$ .

Учет поправки (3.8) приводит к замене (3.4), (3.6) на

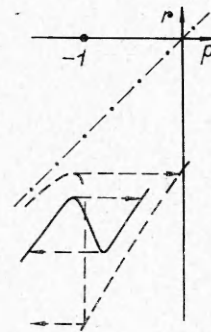
$$(3.9) \quad r = (16/5\mu^2)(2\omega/\pi - 1 + c_1 R), \quad f^3 + 3pf + 2q = \chi df/d\theta \\ (\chi = 48R^2 c_2 / 5\mu^2).$$

Эффекты излучения малы по сравнению с нелинейными при  $\kappa \ll 1$ , что считается выполненным.

Рассмотрение поля направлений уравнения (3.9) показывает, что при  $s = p + 1 \gg \chi$  периодическая кривая  $f$  близка к разрывной кривой на фиг. 3 (ширина «разрыва»  $\sim \kappa$ ). Интегральная кривая, выходящая из  $c$  и пересекающая прямую  $ab$  в точке  $\theta$ , имеет наклон  $f' = \chi(\cos \theta - \cos \theta_a)/\chi \sim 1$ ; отсюда следует  $\theta - \theta_a \sim \chi \ll \theta_a$ . Пересечение при  $\theta = 0$  и касание в точке  $b$  происходит при значениях  $s \sim \chi$ , когда разрывная периодическая кривая деформируется в кривую 2.

Расстройка  $r(p)$  определяется из (3.7). На фиг. 4 качественно показана зависимость  $r(p)$  при  $\chi > 0$ , при  $\chi = +0$  и асимптота  $r = p$  (сплошная, штриховая и штрихпунктирная линии соответственно). Расстояние между экстремумами кривых  $\sim \chi$ . Значения  $p$ , где  $dr/dp < 0$ , не реализуются; направления скачков  $p(r)$  показаны стрелками. Кроме амплитуды, при скачках параметра  $p$  существенно меняется форма колебаний.

Проведенное рассмотрение единственным образом распространяется на случай негармонической формы  $q(\theta)$ . В частности, если  $q$  меняет знак в точке  $\theta_0$ , то число разрывов  $f(\theta, p, \chi = +0)$  в интервале  $[\theta_0, \pi + \theta_0]$  равно числу содержащихся в  $[\theta_0, \pi + \theta_0]$  интервалов, в которых  $q^2 + p^3$  меняет знак, а  $q$  не меняет (например, для (2.16) это число равно нулю, единице или трем).



Ф и г.

Поступила 24 II 1976

#### ЛИТЕРАТУРА

1. Боголюбов Н. Н., Митропольский Ю. А. Асимптотические методы в теории нелинейных колебаний. М., Физматгиз, 1963.
2. Зельдович Я. Б. Теория ударных волн и введение в газодинамику. М., Изд-во АН СССР, 1946.
3. Cruikshank D. V. Experimental investigation of finite-amplitude acoustic oscillations in a closed tube.— «J. Acoust. Soc. Amer.», 1972, vol. 52, N 3, p. 1025.
4. Зайцев А. А., Швилкин Б. Н. Характер подвижных страт вблизи границы их исчезновения при уменьшении давления.— «Радиотехника и электроника», 1967, т. 12, вып. 4, с. 736.
5. Пономаренко Ю. Б. О «жестком» возникновении стационарных движений в гидродинамике.— ПММ, 1965, т. 29, вып. 2, с. 309.
6. Betchov R. Nonlinear oscillations of a column of gas.— «Phys. Fluids», 1958, vol. 1, N 3, p. 205.
7. Chester W. Resonant oscillations in closed tubes.— «J. Fluid Mech.», 1964, vol. 18, N 1, p. 44.
8. Морз Ф. Колебания и звук. М., ГИТТЛ, 1949.