

ОБ УСТОЙЧИВОСТИ ПРОВОДЯЩЕЙ ЦИЛИНДРИЧЕСКОЙ ОБОЛОЧКИ В ПОТОКЕ ПРОВОДЯЩЕГО ГАЗА В ПРИСУТСТВИИ МАГНИТНОГО ПОЛЯ

Г. Е. БАГДАСАРЯН

(Ереван)

Задачи устойчивости тонких тел в потоке проводящего газа при наличии магнитного поля рассматривались в работах [1-8]. В этих работах влияние магнитного поля учитывается, с одной стороны силой, с которой магнитное поле действует на токи проводимости в газе и приводит к изменению избыточного давления на теле, с другой стороны — силой, обусловленной напряжениями Максвелла на поверхности тела. В перечисленных работах электромагнитные эффекты в теле не рассматриваются, т. е. не учитываются силы, обусловленные токами проводимости в оболочке.

Ниже рассматривается задача об устойчивости проводящей цилиндрической оболочки в продольном магнитном поле, обтекаемой с внешней стороны сверхзвуковым потоком идеально проводящего невязкого газа. Исследуется влияние проводимости материала оболочки на критическую скорость флаттера. Получена приближенная формула для расчета избыточного давления газа на тело, которую можно применять к анализу устойчивости конечных пластин и оболочек конечной проводимости, движущихся в потоке проводящего газа.

1. Рассмотрим бесконечную круговую цилиндрическую оболочку толщины $2h$, радиуса R , изготовленную из материала с конечной постоянной электропроводностью σ . Пусть оболочку обтекает сверхзвуковой поток идеально проводящего газа с невозмущенной скоростью u , направленной по образующим цилиндра. Внутри оболочки газ находится в покое под давлением p_0 , равным давлению невозмущенного потока, обтекающего газ. Оболочка находится в магнитном поле, вектор напряженности которого направлен параллельно скорости обтекающего потока. Принимается, что магнитные и диэлектрические проницаемости газа и материала оболочки равны единице.

Отнесем оболочку к цилиндрической системе координат (x, r, θ) , совместив полярную ось x с осью оболочки.

Принимается также, что упругие перемещения оболочки, электромагнитные и аэродинамические возмущения настолько малы, что задачу можно рассматривать в линейной постановке.

Пусть u, v, w — тангенциальные и нормальные перемещения точек срединной поверхности оболочки (малые отклонения срединной поверхности от невозмущенной цилиндрической формы). Вследствие этих возмущений в газе индуцируется электромагнитное поле, компоненты которого определяются из уравнений магнитогидродинамики для внешней области. При этом должны удовлетворяться условия непроницаемости стенок, условия для электромагнитного поля на поверхности раздела двух сред и условия затухания электромагнитных и аэродинамических возмущений на бесконечности. Точное решение этой задачи было получено в статье [3].

Согласно [3], для избыточного давления Δp , поперечной нагрузки Z и компонент индуцированного электромагнитного поля в газе имеем

$$(1.1) \quad \Delta p = \beta \rho_0 \gamma a_0^2 \alpha w(x, \theta, t)$$

$$Z = -\Delta p - 2\rho h \varepsilon \frac{\partial w}{\partial t} + T_{rr} - T_{rr}^*$$

$$T_{rr} = -\beta \rho_0 \gamma V_A^2, \quad T_{rr}^* = \rho_0 V_A^2 \nu_1 \frac{I_n(\nu_1 R)}{I_n'(\nu_1 R)} w$$

$$(1.2) \quad h_x = H_0 \beta \rho(r_0) w, \quad h_r = -\frac{i H_0}{k} \frac{d\rho}{dr} w, \quad h_\theta = -\frac{i H_0}{kr} \rho(r_0) \frac{\partial w}{\partial \theta}$$

$$E_x = 0, \quad E_r = \frac{i H_0}{krc} V \rho(r_0) \frac{\partial w}{\partial \theta}, \quad E_\theta = -\frac{i H_0}{ck} V \frac{d\rho}{dr} w, \quad (r_0 = \beta \sqrt{|k|} r)$$

$$\rho(r_0) = \sqrt{k} \frac{H_n^{(2)}(r_0)}{[H_n^{(2)}(\beta \sqrt{|k|} R)]'} \quad (k > 0, V > U)$$

$$\rho(r_0) = \sqrt{k} \frac{H_n^{(1)}(r_0)}{[H_n^{(1)}(\beta \sqrt{|k|} R)]'} \quad (k > 0, U > V)$$

$$\rho(r_0) = \frac{k}{V|k|} \frac{K_n(r_0)}{K_n'(\beta \sqrt{|k|} R)} \quad (k < 0)$$

$$\gamma = \rho(\beta \sqrt{|k|} R), \quad k = \frac{(M_1^2 - 1)(M_1^2 - \lambda^2)}{(1 + \lambda^2)M_1^2 - \lambda^2}, \quad \alpha = \frac{M_1^2}{M_1^2 - 1}, \quad M_1^2 = \frac{(U - V)^2}{a_0^2}$$

$$a_0^2 = \frac{\kappa p_0}{\rho_0}, \quad V = \frac{\omega}{\beta}, \quad V_A^2 = \frac{H_0^2}{4\pi\rho_0}, \quad \lambda = \frac{V_A}{a_0}, \quad \nu_1 = \beta \left(1 - \frac{V^2}{c^2}\right)^{1/2}$$

Формулы (1.1) и (1.2) справедливы в предположении, что стенка цилиндра совершает колебания типа бегущих волн, распространяющихся вдоль оболочки $w(x, \theta, t) = w_0 \exp[i(\omega t - \beta x)] \cos n\theta$.

Здесь ω — частота колебаний, $\beta = \pi/l$ — волновое число, l — длина полу волны в направлении образующих, n — число волн по окружности.

В формулах (1.1), (1.2) ρ_0 — плотность невозмущенного газа, κ — показатель политропии, M_1 — число Маха в относительном движении проводящего газа и упругой волны, V_A — скорость распространения электромагнитных волн Альфвена, V — фазовая скорость распространения упругой

волны в оболочке, $H_n^{(1)}$ и $H_n^{(2)}$ — функции Генкеля первого и второго рода, K_n — функция Бесселя чисто мнимого аргумента порядка n , ε — коэффициент линейного затухания, ρ — плотность материала оболочки, T_{rr} и T_{rr}^* — компоненты максвеллова тензора натяжений в газе и в вакууме соответственно.

Для изучения флаттера интерес представляет лишь случай $k > 0$, $U > V$ (в этом случае колебательный процесс поддерживается за счет энергии, поглощаемой из потока), анализом которого ограничимся.

Определение аэродинамических сил по формуле (1.1) представляет большие трудности, связанные с тем, что $\rho(r_0)$ является сложной трансцендентной функцией скорости U , частоты ω и напряженности магнитного поля H_0 . С целью получения оценок для избыточного давления газа рассмотрим случай [9]

$$(1.3) \quad M_1^2 \gg 1, \quad \beta R \sqrt{|k|} \gg n$$

Первое условие (1.3) требует, чтобы газ перемещался достаточно быстро относительно волн деформации, распространяющихся вдоль оболочки, а второе условие требует, чтобы показатель изменчивости поперек потока не был чрезмерно велик.

Принимая (1.3) и используя асимптотические формулы функций Генделя для Δp и Z из (1.1) в случае умеренных магнитных полей, получим следующие упрощенные выражения:

$$(1.4) \quad \Delta p = \frac{\kappa p_0}{a_0} \frac{1}{\sqrt{1+\lambda^2}} \left(\frac{\partial w}{\partial t} + U \frac{\partial w}{\partial x} \right)$$

$$(1.5) \quad Z = -\frac{\kappa p_0}{a_0} \sqrt{1+\lambda^2} \left(\frac{\partial w}{\partial t} + U \frac{\partial w}{\partial x} \right) - \beta \rho_0 V_A^2 w - 2\rho h \varepsilon \frac{\partial w}{\partial t}$$

Второй член в (1.5) представляет компонент максвеллова тензора напряжений в вакууме и, как показано в работе [10], им можно пренебрегать, если не интересуют волновые процессы в вакууме.

Формула (1.4) является некоторым обобщением формулы для давления, полученной на основе «поршневой теории» классической газодинамики на случай магнитогиродинамического обтекания упругих оболочек.

Формулу (1.4) можно получить иным путем, а именно, принимая, что и в магнитной газодинамике при больших сверхзвуковых скоростях имеет место «закон плоских сечений». В этом случае приближенная формула для возмущенного давления (формула простой волны) имеет вид

$$(1.6) \quad p = p_0 \left(1 + \frac{\kappa-1}{2} \frac{v_n}{a} \right)^{2\kappa/(\kappa-1)}$$

где a — скорость распространения возмущений в проводящем газе, v_n — «скос» потока, равный нормальной компоненте скорости частиц газа на обтекаемой поверхности. В данном случае в линейном приближении

$$(1.7) \quad v_n = \frac{\partial w}{\partial t} + U \frac{\partial w}{\partial x}$$

Известно, что явление распространения возмущений в проводящем газе значительно сложнее соответствующего явления в нейтральном газе. В последнем случае имеется лишь одна скорость распространения малых возмущений — скорость звука. В проводящем газе существуют три скорости распространения слабых разрывов — скорость альфвеновских волн и скорости быстрых и медленных магнитозвуковых волн. Известно также, что в направлении, перпендикулярном магнитному полю, скорости альфвеновских и медленных магнитозвуковых волн равны нулю, а скорость быстрых магнитозвуковых волн имеет величину [11]

$$(1.8) \quad a = a_0 \sqrt{1+\lambda^2}$$

Подставляя (1.7) и (1.8) в (1.6) и линеаризируя, для избыточного давления получим выражение, полностью совпадающее с (1.4).

2. В работах [12, 13] на основе совместного асимптотического интегрирования трехмерных уравнений электродинамики и теории упругости сформулированы следующие гипотезы магнитоупругости тонких тел.

Нормальный к срединной поверхности прямолинейный элемент оболочки после деформации остается прямолинейным, нормальным к деформированной срединной поверхности оболочки и сохраняет свою длину.

Тангенциальные компоненты вектора напряженности возбуждаемого электрического поля и нормальная компонента вектора напряженности возбуждаемого магнитного поля по толщине оболочки остаются неизменными.

Вторая гипотеза аналитически запишется следующим образом:

$$(2.1) \quad E_x^{(i)} = \varphi(x, \theta, t), \quad E_\theta^{(i)} = \psi(x, \theta, t), \quad h_r^{(i)} = f(x, \theta, t)$$

где индекс i означает принадлежность к внутренней области (область, занимаемая оболочкой), φ, ψ, f — искомые компоненты соответствующих напряженностей электромагнитного поля в оболочке.

Учитывая, что тангенциальные компоненты вектора напряженности электрического поля на поверхности раздела двух сред (поверхность $r=R$) должны быть непрерывными, из (1.2), (1.3) и (2.1) получим

$$(2.2) \quad \varphi = 0, \quad \psi = -\frac{H_0}{c} \frac{\partial w}{\partial t}$$

Уравнения движения оболочки, полученные в работе [13], с учетом (1.5) и (2.2) принимают вид

$$(2.3) \quad \begin{aligned} & \frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + \frac{1-\nu}{2} \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} + \frac{1+\nu}{2} \frac{\partial^2 v}{\partial x \partial y} + \frac{\nu}{R} \frac{\partial w}{\partial x} = \frac{\rho(1-\nu^2)}{E} \frac{\partial^2 u}{\partial t^2} \\ & \frac{1+\nu}{2} \frac{\partial^2 u}{\partial x \partial y} + \frac{1-\nu}{2} \frac{\partial^2 v}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 v}{\partial y^2} + \frac{1}{R} \frac{\partial w}{\partial y} = \frac{\rho(1-\nu^2)}{E} \frac{\partial^2 v}{\partial t^2} \\ & D \Delta \Delta w + \frac{2Eh}{R(1-\nu^2)} \left(\nu \frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} + \frac{w}{R} \right) + 2\rho h \frac{\partial^2 w}{\partial t^2} + \\ & + 2\rho h \varepsilon \frac{\partial w}{\partial t} + \frac{\kappa p_0}{a_0} \sqrt{1+\lambda^2} \left(\frac{\partial w}{\partial t} + U \frac{\partial w}{\partial x} \right) = \frac{4h^3 \sigma H_0^2}{3c^2} \frac{\partial^3 w}{\partial y^2 \partial t} \\ & D = \frac{2Eh^3}{3(1-\nu^2)}, \quad \Delta = \frac{\partial^2}{\partial x^2} + \frac{\partial^2}{\partial y^2}, \quad y=R\theta \end{aligned}$$

где E — модуль упругости, ν — коэффициент Пуассона материала оболочки.

Таким образом, задача колебания и устойчивости проводящих оболочек, обтекаемых потоком идеально проводящего газа в продольном магнитном поле, свелась к решению системы (2.3) при соответствующих условиях закрепления торцов оболочки.

3. Будем рассматривать движения с большим показателем изменчивости. Для таких движений, как известно, влияние тангенциальных составляющих сил инерции пренебрежимо мало. В этом случае введем функцию $\Phi(x, \theta, t)$, связанную с u, v, w соотношениями

$$u = \frac{1}{R} \frac{\partial}{\partial x} \left(\frac{\partial^2}{\partial y^2} - \nu \frac{\partial^2}{\partial x^2} \right) \Phi, \quad v = -\frac{1}{R} \frac{\partial}{\partial y} \left[\frac{\partial^2}{\partial y^2} + (2+\nu) \frac{\partial^2}{\partial x^2} \right] \Phi, \quad w = \Delta \Phi$$

приведем систему (2.3) к одному разрешающему уравнению.

$$(3.1) \quad \begin{aligned} & D \Delta^2 \Delta^2 \Phi + \frac{2Eh}{R^2} \frac{\partial^4 \Phi}{\partial x^4} + \left[2\rho h \frac{\partial^2}{\partial t^2} + 2\rho h \varepsilon \frac{\partial}{\partial t} + \right. \\ & \left. + \frac{\kappa p_0}{a_0} \sqrt{1+\lambda^2} \left(\frac{\partial}{\partial t} + U \frac{\partial}{\partial x} \right) - \frac{4h^3 \sigma H_0^2}{3c^2} \frac{\partial^3}{\partial y^2 \partial t} \right] \Delta^2 \Phi = 0 \end{aligned}$$

Решение уравнения (3.1) будем искать в классе волн, распространяющихся вдоль оболочки

$$(3.2) \quad \Phi = \Phi_0 e^{i(\omega t - \beta x)} \cos(ny/R)$$

Подстановка (3.2) в (3.1) приводит к характеристическому уравнению, которое запишем следующим образом:

$$(3.3) \quad \omega^2 - i\omega(2\varepsilon + \gamma_0 \sqrt{1 + \lambda^2} + \sigma_0 \lambda^2 n^2) + i\beta U \gamma_0 \sqrt{1 + \lambda^2} - \Omega_0^2 = 0$$

$$\gamma_0 = \frac{\kappa \rho_0}{2\rho h a_0}, \quad \sigma_0 = \frac{2h^2 a_0^2 \rho_0}{3R^2} \frac{4\pi\sigma}{c^2 \rho}, \quad m = \beta R$$

$$\Omega_0^2 = \frac{D}{2\rho h R^4} \left[(m^2 + n^2)^2 + \frac{3(1 - \nu^2)R^2}{h^2} \frac{m^4}{(m^2 + n^2)^2} \right]$$

Здесь Ω_0 — частота собственных поперечных колебаний оболочки в вакууме, σ_0 — параметр, характеризующий проводимость материала оболочки, λ — параметр, характеризующий напряженность заданного внешнего магнитного поля.

Поступая аналогичным образом, как в работе [9], из уравнения (3.3) для критической скорости флаттера получим формулу

$$(3.4) \quad U_* = V_0 \left(1 + \frac{2\varepsilon + \sigma_0 \lambda^2 n^2}{\gamma_0 \sqrt{1 + \lambda^2}} \right)$$

где $V_0 = \Omega_0 / \beta$ — фазовая скорость распространения изгибных волн при собственных колебаниях оболочки в вакууме.

В случае отсутствия магнитного поля ($\lambda = 0$) из (3.4) получается

$$(3.5) \quad U_*^0 = V_0 \left(1 + \frac{2\varepsilon}{\gamma_0} \right)$$

Формула (3.5) совпадает с известной формулой, полученной в работе [9].

Наибольший интерес представляют те значения аргументов m и n , вблизи которых критическая скорость принимает минимальное значение. Эти значения определяются из следующей системы нелинейных алгебраических уравнений:

$$(3.6) \quad a_1 m^6 + a_2 m^4 + a_3 m^2 - a_4 = 0, \quad m^2 - n^2 = 0$$

$$a_1 = \frac{48\sigma_0 \lambda^2}{\gamma_0 \sqrt{1 + \lambda^2}}, \quad a_2 = 16 \left(1 + \frac{2\varepsilon}{\gamma_0 \sqrt{1 + \lambda^2}} \right)$$

$$a_3 = \frac{3(1 - \nu^2)R^2}{h^2 \gamma_0} \frac{\sigma_0 \lambda^2}{\sqrt{1 + \lambda^2}}, \quad a_4 = \frac{3(1 - \nu^2)R^2}{h^2} \left(1 + \frac{2\varepsilon}{\gamma_0 \sqrt{1 + \lambda^2}} \right)$$

Из (3.4), (3.6) легко заметить, что как длины волн в осевом и азимутальном направлениях, так и минимальное значение критической скорости существенно зависят от величины напряженности магнитного поля и от проводимости материала оболочки.

С целью получения результатов в замкнутой форме рассмотрим случай $m^2 \gg n^2$. Тогда из (3.4) для критической скорости флаттера получим формулу

$$(3.7) \quad U_* = \frac{2}{R} \sqrt{\frac{D}{2\rho h}} \left[m^2 + \frac{3(1-\nu^2)R^2}{16h^2} \frac{1}{m^2} \right]^{1/2} \left(1 + \frac{2\varepsilon + \sigma_0 \lambda^2 n^2}{\gamma_0 \sqrt{1+\lambda^2}} \right)$$

Очевидно, что наименьшее значение U_* будет получено, если n приравняем единице.

Из (3.7) видно, что минимум функции U_* равен

$$(3.8) \quad \min_{(m,n)} U_* = \sqrt{\frac{2Eh}{\rho R \sqrt{3(1-\nu^2)}}} \left(1 + \frac{2\varepsilon + \sigma_0 \lambda^2}{\gamma_0 \sqrt{1+\lambda^2}} \right)$$

Рассматривая (3.8), можно сделать следующие выводы: учет проводимости материала оболочки приводит к увеличению области устойчивости (критическая скорость увеличивается); если $\sigma_0 \geq \varepsilon$ (материал оболочки обладает высокой проводимостью), то при наложении магнитного поля и дальнейшем увеличении его напряженности область устойчивости оболочки неограниченно возрастает; если же $\sigma_0 < \varepsilon$, то с увеличением напряженности магнитного поля критическая скорость вначале уменьшается, достигая минимума при $\lambda^2 = 2(\varepsilon - \sigma_0) / \sigma_0$, после чего начинает неограниченно возрастать.

Институт механики АН АрмССР

Поступила 1 X 1973

ЛИТЕРАТУРА

1. Лисунов А. Д. Флаттер панели в потоке сжимаемой проводящей жидкости в присутствии магнитного поля. ПМТФ, 1960, № 4.
2. Kaliski S., Solarz L. Aero-magneto-flutter of a plate flown past by a perfectly conducting gas in a magnetic field with isotropic ation. Proc. Vibrat. Problems, 1962, vol. 3, No. 3.
3. Багдасарян Г. Е., Белубекян М. В. Флаттер цилиндрической оболочки в потоке сжимаемой проводящей жидкости в присутствии магнитного поля. Инж. ж., МГТ, 1966, № 6.
4. Багдасарян Г. Е., Белубекян М. В. Колебания и устойчивость цилиндрической оболочки в потоке проводящего газа при наличии магнитного поля. Тр. VI Всес. конф. по теории пластин и оболочек, Баку, 1966.
5. Solarz L. Aeromagnetic flutter of walls of a plane infinite channl. Bull. Acad. Polon. Sci., ser. Sci. Techn., 1966, vol. 7, No. 4.
6. Solarz L. Aero-magneto-flutter of a plane duct of finite length. Proc. Vibrat. Problems, 1966, vol. 4, No. 7.
7. Kaliski S., Solarz L. Aero-magneto-flutter of an infinite cylindrical duct. Proc. Vibrat. Problems, 1969, vol. 1, No. 10.
8. Вольмир А. С., Селезова Л. В. Поведение упругой цилиндрической панели в потоке проводящего газа при действии магнитного поля. Прикл. механ., 1971, т. 7, вып. 5.
9. Волотин В. В. Неконсервативные задачи теории упругой устойчивости. М., Физматгиз, 1961.
10. Kaliski S. Magnetoelastic vibration of perfectly conducting plates and bars. Proc. Vibrat. Problems, 1962, vol. 3, No. 4.
11. Калихман Л. Е. Элементы магнитной газодинамики. М., Атомиздат, 1964.
12. Амбарцумян С. А., Багдасарян Г. Е., Белубекян М. В. К трехмерной задаче магнитоупругих колебаний пластинки. ПММ, 1974, т. 35, вып. 2.
13. Амбарцумян С. А., Багдасарян Г. Е., Белубекян М. В. К магнитоупругости тонких оболочек и пластин. ПММ, 1973, т. 37, вып. 1.