

КОЛЕБАНИЯ ВЯЗКОУПРУГОЙ ПЛАСТИНКИ, ОБТЕКАЕМОЙ СВЕРХЗВУКОВЫМ ПОТОКОМ ГАЗА

Р. АНВАРОВ, Э. И. ГЕГЕЛЬ

(Ташкент)

При помощи метода эквивалентного соответствия [1] исследуются на устойчивость вынужденные колебания вязкоупругой пластинки. Рассмотрены случаи изменения скорости потока газа в окрестности значения критической скорости, определяемого в упругом случае [2, 3]. Показано, что учет вязкости снижает критическую скорость потока газа. Этот факт согласуется с результатом, полученным методом усреднения [4]. Найдено аналитическое выражение для критической скорости с учетом вязкоупругих свойств материала пластинки.

Постановка задачи о колебаниях упругой пластинки, обтекаемой сверхзвуковым потоком газа, дана в [2]. В условиях плоской задачи в этой работе была найдена связь между характеристиками собственных колебаний пластинки и скоростью движущегося потока газа.

Позднее задачи о флаттере рассматривали многие исследователи (см., например, [5, 6]).

Влияние аэродинамического демпфирования на флаттер упругой пластинки изучено в [3]. В [4] методом усреднения исследован флаттер упруговязкой пластинки в линейной постановке. Нелинейный флаттер упруговязкой пластинки с учетом геометрической и аэродинамической нелинейности рассмотрен в [7].

Здесь, используя метод эквивалентного соответствия, предложенного в [1], исследуется устойчивость вынужденных колебаний вязкоупругой пластинки в плоском сверхзвуковом потоке газа. Получено аналитическое выражение для критической скорости потока газа с учетом вязкоупругих свойств материала пластинки.

Рассмотрим малые колебания плоской вязкоупругой пластинки бесконечной ширины, толщиной $2h$, длиной l , движущейся прямолинейно с большой сверхзвуковой скоростью U в некоторой газовой среде. Движение рассматриваемой пластинки относительно газа происходит без учета атаки. Введем в плоскости пластинки ось координат ox , направление которой совпадает с направлением движения пластинки. Полагая, что зависимость между напряжением и деформацией материала пластинки следует линейной теории вязкоупругости [8], а силы аэродинамического воздействия учитываются согласно поршневой теории [9], для описания малых прогибов пластинки $w(t, x)$ получим следующее уравнение:

$$\mu \frac{\partial^2 w}{\partial t^2} + B \left(\frac{\partial w}{\partial t} - U \frac{\partial w}{\partial x} \right) + D \frac{\partial^4 w}{\partial x^4} = D \int_0^t \Gamma(t-\tau) \frac{\partial^4 w(\tau, x(\tau))}{\partial x^4} d\tau \quad (1)$$

$$D = \frac{2}{3} E h^3 (1 - \nu^2)^{-1}, \quad \Gamma(t) = -E^{-1} R'(t), \quad \mu = 2h\rho, \quad B = p_0 \kappa c_0^{-1}$$

где E , ν , $R(t)$, ρ — мгновенный модуль упругости, коэффициент Пуассона (при $t=0$), функции релаксации и плотность материала пластинки; p_0 и c_0 — давление газа и скорость звука в газе на бесконечности, κ — показатель политропы.

Введем безразмерные величины x/l , w/h , $t/(\mu l^4 D^{-1})^{1/2}$, $\Gamma(t)$ $(\mu l^4 D^{-1})^{1/2}$. Тогда, сохраняя прежние обозначения x , w , t , $\Gamma(t)$, уравнение (1) запишем в виде

$$\frac{\partial^4 w}{\partial x^4} + \frac{\partial^2 w}{\partial t^2} - N_1 \frac{\partial w}{\partial x} + N_2 \frac{\partial w}{\partial t} = \int_0^t \Gamma(t-\tau) \frac{\partial^4 w(\tau, x(\tau))}{\partial x^4} d\tau \quad (2)$$

$$N_1 = B U l^3 D^{-1}, \quad N_2 = B l^2 (\mu D)^{-1/2}$$

Рассмотрим случай, когда края пластинки шарнирно оперты, и будем искать решение уравнения (2) в виде

$$w(t, x) = f_1(t) \sin \pi x + f_2(t) \sin 2\pi x \quad (3)$$

После подстановки выражения (3) в уравнение (2) методом Бубнова – Галеркина получим относительно f_1 и f_2 следующую систему интегро-дифференциальных уравнений:

$$f_1'' + a_1 f_1 + b f_2 + N_2 f_1' = a_1 \int_0^t \Gamma(t-\tau) f_1(\tau) d\tau \quad (4)$$

$$f_2'' + a_2 f_2 - b f_1 + N_2 f_2' = a_2 \int_0^t \Gamma(t-\tau) f_2(\tau) d\tau$$

$$a_1 = \pi^4, \quad a_2 = 16\pi^4, \quad b = \frac{8}{3} N_1$$

Как показано в [10], где исследуется на сходимость метод Бубнова – Галеркина, ограничение решения уравнения (2) двучленной аппроксимацией по собственным функциям колебаний пластинки в виде (3) раскрывает механику рассматриваемого явления и дает практически приемлемые результаты.

Для применения метода эквивалентного соответствия систему (4) представим в векторно-матричной записи. Введем обозначения: $Y_1 = f_1$, $Y_2 = f_1'$, $Y_3 = f_2$, $Y_4 = f_2'$ и запишем систему (4) в виде

$$y' = Ay + \varepsilon \int_0^t K(s) y(t-s) ds, \quad y(0) = y_0 \quad (5)$$

$$A = \begin{vmatrix} 0 & 1 & 0 & 0 \\ -a_1 - N_2 & -b & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 \\ b & 0 & -a_2 - N_2 & 0 \end{vmatrix}, \quad K(s) = \begin{vmatrix} 0 & 0 & 0 & 0 \\ a_1 \Gamma(s) & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & a_2 \Gamma(s) & 0 \end{vmatrix}$$

где y – вектор-столбец, а y_0 – заданный вектор-столбец.

В системе (5) ε – формально введенный малый параметр, подчеркивающий специфические свойства ядер армируемых полимерных материалов [8]. Следует отметить, что в окончательных результатах, получаемых методом эквивалентного соответствия, следует положить $\varepsilon = 1$, так как малость интегральных слагаемых обеспечена свойствами ядра $\Gamma(t)$.

Исследование системы интегро-дифференциальных уравнений (5) сведем к исследованию системы дифференциальных уравнений

$$\xi' = \left(A + \varepsilon \int_0^\infty K(s) Y(-s) ds \right) \xi - \varepsilon \int_0^\infty K(s) Y(t-s) ds y_0 \quad (6)$$

$$\int_0^\infty K(s) Y(-s) ds = \begin{vmatrix} 0 & 0 & 0 & 0 \\ \alpha_1 & \alpha_2 & \alpha_3 & \alpha_4 \\ 0 & 0 & 0 & 0 \\ \beta_1 & \beta_2 & \beta_3 & \beta_4 \end{vmatrix}, \quad \alpha_i = a_1 \int_0^\infty \Gamma(s) y_{1i}(-s) ds$$

$$\beta_i = a_2 \int_0^\infty \Gamma(s) y_{3i}(-s) ds$$

где $Y(t) = y_{ij}(t)$, фундаментальная матрица системы

$$y' = Ay, \quad y_{ij}(t) = y_i(t, c_{1j}, c_{2j}, c_{3j}, c_{4j}) \quad (i, j = 1, 4)$$

а постоянные c_{ij} определяются из условия нормировки $Y(0) = I$, I – единичная матрица.

Система (6) получается из (5) методом эквивалентного соответствия в первом приближении. В [7] сформулированы условия, обеспечивающие близость решений систем (5) и (6). Эти же условия позволяют судить об устойчивости решения системы (5), если решение системы (6) устойчиво.

Коэффициенты α_i и β_i зависят от конкретного значения матрицы $Y(t)$, которая определяется собственными числами матрицы A :

$$\lambda_{1,2,3,4} = \frac{N_2}{2} \pm i \left\{ \frac{a_1 + a_2}{2} - \frac{N_2^2}{4} \mp \frac{i}{2} [4b^2 - (a_2 - a_1)^2]^{1/2} \right\}^{1/2} \quad (7)$$

Вид чисел (7), в свою очередь, определяется значением параметра b , который линейно связан со скоростью пластинки. При критическом значении параметра

$$b = b_* = \frac{1}{2} [(a_2 - a_1)^2 + 2N_2^2 (a_1 + a_2)]^{1/2} \quad (8)$$

определяемого из условия равенства нулю наибольшей вещественной части чисел (T) , $Y(t)$ состоит из периодических и экспоненциально затухающих элементов; при $b > b_*$, $Y(t)$ с течением времени неограниченно возрастает, а при $b < b_*$ — уменьшается.

Дальнейшая задача состоит в том, чтобы из системы (6) найти критическое значение параметра b с учетом интегральных слагаемых и исследовать решение данной системы на устойчивость.

Предполагается, что интегралы в коэффициентах α_i и β_i сходятся. Это предположение естественное, так как коэффициент N_2 — малая величина [3]. Для определения значения параметра b рассмотрим однородную часть системы (6), которой соответствует характеристическое уравнение

$$\begin{aligned} \lambda^4 + d_1 \lambda^3 + d_2 \lambda^2 + d_3 \lambda + d_4 &= 0 \\ d_1 &= 2N_2 - \varepsilon(\alpha_2 + \beta_4), \quad d_2 = a_1 + a_2 + N_2^2 - \varepsilon[\alpha_1 + \beta_3 + N_2(\alpha_2 + \beta_4)] - \varepsilon^2(\alpha_2 \beta_4 - \beta_2 \alpha_4) \\ d_3 &= N_2(a_1 + a_2) + \varepsilon[b(\beta_2 - \alpha_4) - (a_1 \beta_4 + a_2 \alpha_2) - N_2(\alpha_1 + \beta_3)] - \varepsilon^2(\alpha_3 \beta_2 + \beta_1 \alpha_4 - \alpha_1 \beta_4 - \beta_3 \alpha_2) \\ d_4 &= a_1 a_2 + b^2 + \varepsilon[b(\beta_4 - \alpha_3) - a_1 \beta_3 - a_2 \alpha_1] + \varepsilon^2(\alpha_1 \beta_3 - \beta_1 \alpha_3) \end{aligned} \quad (9)$$

Параметр b , входящий в уравнение (9), найдем, проверяя положительность определителей Гурвица

$$\begin{aligned} T_0 &= 1 > 0, \quad T_1 = 2N_2 - \varepsilon(\alpha_2 + \beta_4), \quad T_3 = -m_0 b^2 + m_1 b + m_2 \\ T_2 &= N_2(a_1 + a_2) - \varepsilon(\alpha_2 a_1 + \beta_4 a_2) - \varepsilon b(\beta_2 - \alpha_4), \quad T_4 = d_4 T_3 \\ m_0 &= \varepsilon^2(\beta_2 - \alpha_4)^2 + [2N_2 - \varepsilon(\alpha_2 + \beta_4)]^2, \quad m_1 = \varepsilon^2(\beta_4 - \alpha_2)(\alpha_4 - \beta_2)(a_2 - a_1) \\ m_2 &= \{\varepsilon^2 \alpha_2 \beta_4 + N_2[2N_2 - \varepsilon(\alpha_2 + \beta_4)]\}(a_2 - a_1)^2 \end{aligned}$$

Здесь в T_2 оставлены члены порядка ε и N_2 , в T_3 — члены порядка ε^2 , εN_2 и N_2^2 .

Ввиду того, что значения α_i и β_i определяются видом матрицы $Y(t)$, рассмотрим следующие случаи.

1. Матрица $Y(t)$ определяется значением параметра b , задаваемого выражением (8). В этом случае собственные числа матрицы A имеют вид

$$\lambda_{1,2} = \pm i\beta, \quad \lambda_{3,4} = -N_2 \pm i\beta, \quad \beta = (a_1 + a_2)^{1/2} / \sqrt{2}$$

а постоянные c_{ij} определяются из системы алгебраических уравнений

$$\begin{aligned} c_{1i} + c_{3i} &= \delta_{1i}, \quad \beta c_{2i} - N_2 c_{3i} + \beta c_{4i} = \delta_{2i} \\ (\beta^2 - a_1) c_{1i} - N_2 \beta c_{2i} + (\beta^2 - a_1) c_{3i} + N_2 \beta c_{4i} &= b_* \delta_{3i} \\ N_2 \beta^2 c_{1i} + \beta(\beta^2 - a_1) c_{2i} - N_2 a_2 c_{3i} + \beta[(\beta^2 - a_1) - N_2^2] c_{4i} &= b_* \delta_{4i} \end{aligned} \quad (10)$$

где $\delta_{ii} = 1$, $\delta_{ij} = 0$, если $i \neq j$ ($i, j = \overline{1, 4}$).

Введем обозначения

$$\begin{aligned} \int_0^\infty \Gamma(s) \cos \beta s \exp(N_2 s) ds &= \sum_{k=0}^\infty N_2^k A_k, \quad A_k = \frac{1}{k!} \int_0^\infty \Gamma(s) s^k \cos \beta s ds \\ \int_0^\infty \Gamma(s) \sin \beta s \exp(N_2 s) ds &= \sum_{k=0}^\infty N_2^k B_k, \quad B_k = \frac{1}{k!} \int_0^\infty \Gamma(s) s^k \sin \beta s ds \end{aligned}$$

Положим $N_2 = \varepsilon N$; принимая во внимание решение системы (10) и пренебрегая слагаемыми порядка ε^2 , найдем значения коэффициентов α_i , β_i :

$$\begin{aligned} \alpha_1 &= a_1 [A_0 + B_1(\beta^2 - a_1)(2\beta)^{-1}], \quad \alpha_2 = -a_1(\beta^2 - a_1)(2\beta^3)^{-1}(B_0 - A_1\beta) - a_1 B_0 \beta^{-1} \\ \alpha_3 &= -a_1 B_1(\beta^2 - a_1)(2\beta)^{-1}, \quad \alpha_4 = a_1(\beta^2 - a_1)(2\beta^3)^{-1}(B_0 - A_1\beta) \\ \beta_1 &= a_2 B_1(\beta^2 - a_1)(2\beta)^{-1}, \quad \beta_2 = -a_2(\beta^2 - a_1)(2\beta^3)^{-1}(B_0 - A_1\beta) \\ \beta_3 &= a_2 [A_0 - B_1(\beta^2 - a_1)(2\beta)^{-1}], \quad \beta_4 = -a_2 [(\beta^2 + a_1)(2\beta^3)^{-1} B_0 + (\beta^2 - a_1)(2\beta^2)^{-1} A_1] \end{aligned}$$

Так как параметр b — положительная величина и $a_2 > a_1$, то для найденных значений α_i , β_i нетрудно проверить, что T_1 , T_2 , T_4/T_3 — положительные величины, а $T_3 > 0$ при

$$b < 1/2(a_2 - a_1)k = b_{**} \quad (11)$$

$$k = \{[(\beta_4 - \alpha_2)^2(\beta_2 - \alpha_4)^2 + 4[\alpha_2 \beta_4 + N(N - \alpha_2 - \beta_4)](\beta_2 - \alpha_4)^2 + (2N - \alpha_2 - \beta_4)^2]^{1/2} - (\beta_4 - \alpha_2)(\beta_2 - \alpha_4)\} [(\beta_2 - \alpha_4)^2 + (2N - \alpha_2 - \beta_4)^2]^{-1}$$

Величина b_{**} , зависящая от вязкоупругих свойств материала пластинки, будет определять критическое значение скорости вязкоупругой пластинки.

Допустим, что вязкое сопротивление пластинки не учитывается. Полагая $A_0 = B_0 = A_1 = B_1 = 0$, находим $k=1$. Если учитывать вязкое сопротивление, то $k < 1$. Действительно, полагая в $T_3 > 0$ величину $b_{**} = (a_2 + a_1)/2 + \eta$, относительно η получим следующее неравенство:

$$m_0 \eta^2 + [m_0(a_2 - a_1) - m_1] \eta + m_0^{1/4} (a_2 - a_1)^2 - m_1^{1/2} (a_2 - a_1) - m_2 < 0$$

Так как коэффициенты и дискриминант квадратного трехчлена положительны, то неравенство имеет место для отрицательных значений η , следовательно, $b_{**} < 1/2(a_2 - a_1)$, т. е. $k < 1$.

Таким образом, можно сделать вывод, что учет вязкого сопротивления приводит к снижению критической скорости пластинки по сравнению с аналогичной задачей в упругой постановке. Данный вывод согласуется с результатами, полученными в [4], но в отличие от работы [4] критическая скорость вязкоупругого флаттера, определяемая из (11) $U_{**} = D(\rho/3Bl^3)^{-1} b_{**}$, обладает большей наглядностью, характеризуя зависимость U_{**} от вязкоупругих свойств материала пластинки.

В силу полученного результата исследование случая, когда $b > b_{**}$, не представляет интереса, так как в этой области изменения параметра b решение системы (5) неустойчиво.

2. Матрица $Y(t)$ определяется значением параметра $b < b_{**}$. Для этого случая собственные числа матрицы A будут вида

$$\lambda_{1,2} = -\frac{N_2}{2} \pm ip_1, \quad p_1 = \left\{ \frac{a_1 + a_2}{2} - \frac{N_2^2}{2} - \frac{1}{2} [(a_2 - a_1)^2 - 4b^2]^{1/2} \right\}^{1/2}$$

$$\lambda_{3,4} = -\frac{N_2}{2} \pm ip_2, \quad p_2 = \left\{ \frac{a_1 + a_2}{2} - \frac{N_2^2}{2} + \frac{1}{2} [(a_2 - a_1)^2 - 4b^2]^{1/2} \right\}^{1/2}$$

Постоянные c_{ij} определяются из системы уравнений

$$c_{1i} + c_{3i} = \delta_{1i}, \quad -\frac{N_2}{2} (c_{1i} + c_{3i}) + p_1 c_{2i} + p_2 c_{4i} = \delta_{2i}, \quad (p_1^2 - a_1) c_{1i} + (p_2^2 - a_1) c_{3i} = b \delta_{3i}$$

$$-\frac{N_2}{2} [(p_1^2 - a_1) c_{1i} + (p_2^2 - a_1) c_{3i}] + p_1 (p_1^2 - a_1) c_{2i} + p_2 (p_2^2 - a_1) c_{4i} = b \delta_{4i}$$

Коэффициенты α_i и β_i содержат искомый параметр b и принимают следующие значения, в которых отброшены члены порядка εN_2 :

$$\alpha_1 = a_1 \frac{b_2 A_1 - b_1 A_2}{b_2 - b_1}, \quad \alpha_2 = a_1 \left[\frac{b_1 B_2}{p_2 (b_2 - b_1)} - \frac{b_2 B_1}{p_1 (b_2 - b_1)} \right], \quad \alpha_3 = a_1 b \frac{A_2 - A_1}{b_2 - b_1}$$

$$\alpha_4 = \frac{a_1 b}{b_2 - b_1} \left(\frac{B_1}{p_1} - \frac{B_2}{p_2} \right), \quad \beta_1 = a_2 \frac{b_1 b_2 (A_1 - A_2)}{b (b_2 - b_1)}$$

$$\beta_2 = a_2 \frac{b_1 b_2}{b (b_2 - b_1)} \left(\frac{B_2}{p_2} - \frac{B_1}{p_1} \right)$$

$$\beta_3 = a_2 \frac{b_2 A_2 - b_1 A_1}{b_2 - b_1}, \quad \beta_4 = a_2 \left[\frac{b_1 B_1}{p_1 (b_2 - b_1)} - \frac{b_2 B_2}{p_2 (b_2 - b_1)} \right], \quad b_1 = p_1^2 - a_1, \quad b_2 = p_2^2 - a_1$$

$$A_i = \int_0^{\infty} \Gamma(s) \exp\left(\frac{N_2}{2} s\right) \cos p_i s \, ds, \quad B_i = \int_0^{\infty} \Gamma(s) \exp\left(\frac{N_2}{2} s\right) \sin p_i s \, ds$$

При данных значениях α_i и β_i проведенные выше рассуждения справедливы и в этом случае, но отличие заключается в том, что условие $T_3 > 0$ определяет неравенство

$$b < 1/2(a_2 - a_1)k, \quad k < 1 \tag{12}$$

в котором коэффициент k является функцией искомого параметра b .

Отметим, что найденное значение b_{**} можно рассматривать как первое приближение в определении критического значения параметра b из условия (12), которое может быть доопределено решением данного неравенства одним из итерационных методов.

ЛИТЕРАТУРА

1. Гегель Э. И., Ларионов Г. С. Метод эквивалентного соответствия в линейных динамических задачах теории вязкоупругости. Докл. АН СССР, 1975, т. 223, № 5.
2. Мовчан А. А. О колебаниях пластинки, движущейся в газе. ПММ, 1956, т. 20, вып. 2.
3. Мовчан А. А. О влиянии аэродинамического демпфирования на сверхзвуковой флаттер обшивки. Изв. АН СССР. ОН. Механика и машиностроение, 1960, № 1.
4. Матяш В. И. Флаттер упруговязкой пластинки. Механика полимеров, 1971, № 6.
5. Огибалов П. М., Колтунов М. А. Оболочки и пластины. М., Изд-во МГУ, 1969.
6. Вологин В. В. Неконсервативные задачи теории упругой устойчивости. М., Физматгиз, 1961.
7. Ларионов Г. С. Нелинейный флаттер упруговязкой пластинки. Изв. АН СССР. МТТ, 1974, № 4.
8. Ильюшин А. А., Победра Б. Е. Основы математической теории термовязкоупругости. М., «Наука», 1970.
9. Ильюшин А. А. Закон плоских сечений в аэродинамике больших сверхзвуковых скоростей. ПММ, 1956, т. 20, вып. 6.
10. Hedgcock J. M. Flutter of rectangular simply supported speeds. J. Aeronaut. Sci., 1957, vol. 24, No. 8. (Рус. перев.: Механика. Сб. перев., 1958, № 2.)

УДК 531/534:0.616

МЕХАНИКО-МАТЕМАТИЧЕСКИЙ ФАКУЛЬТЕТ МГУ
СЕМИНАРЫ

Семинар по аналитической механике под руководством В. В. Румянцева

14 IV 1978. В. Н. Богаевский, Л. А. Острер (Москва) *О быстром вращении тяжелого твердого тела вокруг неподвижной точки.*

Рассматривается быстрое вращение симметричного ($A=B$) тяжелого тела (кинетическая энергия велика по сравнению с потенциальной). Малый параметр ε , вводимый в уравнения, характеризует «быстроту» вращения так, что за время $t \sim 1$ тело совершает $\sim 1/\varepsilon$ оборотов. Очевидно, что движение тела, наблюдаемое на любом интервале времени $[t_1, t_2]$ продолжительностью $\sim \varepsilon$, близко к эйлеровскому движению по инерции с начальными данными, задающими положение и скорость тела в момент t_1 , но, вообще говоря, не близко к эйлеровскому движению с начальными условиями, заданными в момент $t=0$, если $t_1 \geq \varepsilon$. В этом смысле можно говорить о переходе от одного состояния эйлеровского движения по инерции к другому.

Хорошо известным примером является быстрое вращение волчка, когда тело медленно, со скоростью $\sim \varepsilon$ (т. е. за промежутки времени $\sim 1/\varepsilon$) переходит от одного состояния эйлеровского движения к другому (прецессия волчка).

В предлагаемой работе рассматриваются случаи, когда подобный переход происходит с конечной скоростью порядка единицы. Это — случай первых резонансов в начальном эйлеровском движении (см. В. И. Арнольд, Математические методы классической механики. М., «Наука», 1974).

Методом теории возмущений получены приближенные уравнения, описывающие движение с точностью $\sim \varepsilon$ за время $0 \leq t \leq 1$, и указан процесс построения приближений любого порядка.

Полученные уравнения легко интегрируются в квадратурах.

24 IV 1978. В. Г. Вильке (Москва) *О движении тяжелой гибкой нити в орбитальной системе координат.*

Рассматривается задача о движении тяжелой гибкой нити, привязанной к спутнику, движущемуся по круговой орбите в центральном ньютоновском поле сил. Уравнения движения получаются из принципа Гамильтона — Остроградского. Отбрасываются все относительные положения равновесия нити и исследуется их устойчивость вторым методом Ляпунова с использованием нормы фазового пространства системы.