

КОЛЕБАНИЕ РЕШЕТКИ ТОНКИХ ПРОФИЛЕЙ В СЖИМАЕМОМ ДОЗВУКОВОМ ПОТОКЕ

В. Б. Курзин

(Новосибирск)

Изучение возмущенного движения газа или жидкости вокруг решетки тонких профилей находится в непосредственной связи с исследованием течений, создаваемых в турбомашинах. Эта тема является предметом теоретического исследования многих авторов. Однако колебания таких решеток исследовались в основном и несжимаемом потоке. Краткий обзор предмета исследования и обширная библиография по этому вопросу приведены в работе [1].

До сих пор остается мало изученным эффект сжимаемости при колебаниях решеток. В работе [2] отмечена необходимость учитывать сжимаемость газа вследствие собственных колебаний среды в канале. При рассмотрении колебаний тонкого профиля между двумя параллельными стенками в дозвуковом сжимаемом потоке в работе [3] были получены значения подъемной силы, равные бесконечности на определенных режимах обтекания. Авторы характеризуют их как резонансные. В названной работе отмечается, что результаты решения для колебаний профиля между двумя параллельными стенками соответствуют частному случаю колебаний решетки тонких профилей, когда соседние профили колеблются в противофазе.

Есть основания предполагать, что сжимаемость газа оказывает существенное влияние на величину аэродинамического демпфирования на больших дозвуковых скоростях из-за периодического изменения проходных сечений межлопаточных каналов при разнофазном колебании соседних лопаток.

В настоящей статье исследуется неустановившееся течение сжимаемого газа через решетку тонких профилей, соседние профили которой колеблются с одинаковыми частотами и амплитудами, с любым, но одинаковым сдвигом фаз.

§ 1. Постановка задачи. Рассмотрим прямую решетку, находящуюся в плоском потоке сжимаемого газа, профили которой совершают малые гармонические колебания с одинаковыми частотами и амплитудами, с любым, но неодинаковым сдвигом фаз между соседними профилями. Введем следующие дополнительные ограничения. Профили тонки, малоизогнуты и находятся под малым углом атаки.

Переменная составляющая давления в данной постановке определяется из уравнения [4]

$$(1 - M^2) \frac{\partial^2 \psi}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 \psi}{\partial y^2} - 2kMi \frac{\partial \psi}{\partial x} + k^2 \psi = 0 \quad (1.1)$$

$$\psi = \frac{P_\infty - P}{\rho_\infty} = \frac{\Delta P}{\rho_\infty}, \quad M = \frac{u}{a_\infty}, \quad k = \frac{\omega b}{a_\infty}$$

Здесь x, y — безразмерные координаты вдоль и перпендикулярно хорде, отнесенные к полухорде профиля b (за начало координат принимается середина одного из профилей); ψ — потенциал ускорений, $U, a_\infty, \rho_\infty, P_\infty$ — соответственно скорость потока, скорость звука, плотность и давление в невозмущенном потоке; k — относительная частота; ω — круговая частота колебаний профиля.

Основным граничным условием будет непротекание через твердые стенки профилей, т. е.

$$\frac{\partial \psi}{\partial y} = \left(ikv_y + M \frac{\partial v_y}{\partial x} \right) e^{inx} \quad \left(\begin{array}{l} \text{при } -1 \leq x \leq 1, \quad y = nh \\ n = 0, \pm 1, \pm 2 \dots \end{array} \right) \quad \left(h = \frac{H}{b} \right) \quad (1.2)$$

Здесь $v_y(x)$ — амплитуда возмущения вертикальной скорости, h — шаг решетки, H — расстояние между профилями, a — угол сдвига фаз между двумя соседними профилями, n — номер профиля, положительный для $y > 0$, отрицательный для $y < 0$.

В качестве дополнительных граничных условий принимаются:

- 1) далеко перед решеткой поток не возмущен;
- 2) должна выполняться гипотеза Кутта-Жуковского, эквивалентная требованию непрерывности функции потенциала ускорений ψ на задних кромках профилей.

Задача состоит в определении неустановившихся сил и моментов, действующих на колеблющиеся профили.

§ 2. Интегральное уравнение и устранение особенности в неизвестной функции. Учитывая периодичность возмущения по шагу решетки, легко получить интегральное уравнение, подобное уравнению Поссю

$$v_y = \frac{\omega b}{\rho_\infty U^2} \lim_{y \rightarrow 0} \int_{-1}^1 L(x_0) K(M, z, h) dx_0 \quad (z = k(x - x_0)) \quad (2.1)$$

Здесь

$L(x) = -\rho_\infty [\psi(x, 0^+) - \psi(x, 0^-)]$ — функция подъемной силы

$$K(M, z, h) = \frac{i}{4\beta k} \lim_{y \rightarrow 0} e^{-ik(x-x_0)} \int_{-\infty}^{x-x_0} \sum_{n=-\infty}^{+\infty} e^{ina} e^{ik\xi/\beta^2} \frac{\partial^2}{\partial y^2} H_0^{(2)} \times \\ \times \left(\frac{Mk}{\beta^2} \sqrt{\xi^2 + \beta^2(y-nh)^2} \right) d\xi \quad (\beta^2 = 1 - M^2) \quad (2.2)$$

$H_0^{(2)}$ — функция Ханкеля второго рода. Так же, как и в работе [3], ядро (2.2) можно преобразовать к виду

$$K(M, z, h) = \frac{i}{4\beta k} \lim_{y \rightarrow 0} e^{-ik(x-x_0)} \sum_{n=-\infty}^{\infty} e^{ina} \left\{ Mke^{ik(x-x_0)/\beta^2} \times \right. \\ \times \frac{x-x_0}{\sqrt{(x-x_0)^2 + \beta^2(y-nh)^2}} H_1^{(2)} \left(\frac{Mk}{\beta^2} \sqrt{(x-x_0)^2 + \beta^2(y-nh)^2} \right) + \\ + ike^{ik(x-x_0)/\beta^2} H_0^{(2)} \left(\frac{Mk}{\beta^2} \sqrt{(x-x_0)^2 + \beta^2(y-nh)^2} \right) + \\ + k^2 \left[\int_0^{\infty} e^{-ik\xi/\beta^2} H_0^{(2)} \left(\frac{Mk}{\beta^2} \sqrt{\xi^2 + \beta^2(y-nh)^2} \right) d\xi + \right. \\ \left. + \int_0^{x-x_0} e^{ik\xi/\beta^2} H_0^{(2)} \left(\frac{Mk}{\beta^2} \sqrt{\xi^2 + \beta^2(y-nh)^2} \right) d\xi \right] \left. \right\}$$

Оно имеет особенности точно такие, какие имеет интегральное уравнение Поссю. Согласно Шварцу, их можно изолировать следующим образом [5]

$$K(M, z, h) = \frac{F(M)}{z} + iG(M) \log|z| + K_1(M, z, h) \quad (2.3)$$

$$F(M) = -\frac{\beta}{2\pi}, \quad G(M) = \frac{1}{2\pi\beta}$$

Функция $K(M, z, h)$ — непрерывная и ограниченная: ее производные всех порядков имеют лишь логарифмическую особенность при $z = 0$.

Члены ядра $K(M, z, h)$, соответствующие $n \neq 0$, особенностей не добавляют.

Известно, что и решение интегрального уравнения такого вида содержит особенность. Для функции подъемной силы $L(x_0)$ особенность изолируется в виде $a_0 \sqrt{\frac{1-x_0}{1+x_0}}$, так что

$$L(x_0) = a_0 \sqrt{\frac{1-x_0}{1+x_0}} + \Phi(x_0) \quad (2.4)$$

Функцию $\Phi(x_0)$ можно характеризовать как функцию подъемной силы, соответствующую некоторой специальной форме колебаний профилей решетки. Функция амплитуды вертикальной скорости, соответствующая этой новой форме, будет определяться в виде

$$v_y' = v_y - v_{y0} a_0$$

Здесь

$$v_{y0} = \frac{\omega b}{\rho_\infty U^2} \lim_{y \rightarrow 0} \int_{-1}^1 \sqrt{\frac{1-x_0}{1+x_0}} K(M, z, h) dx_0$$

Очевидно, что потенциал ускорений ψ' для этой формы колебаний также будет удовлетворять уравнению (1.1). Основные граничные условия, аналогичные (1.2), будут определяться функцией v_y' . К дополнительным граничным условиям следует прибавить условия непрерывности давления на передних кромках профилей. В противном случае, конечный разрыв означал бы наличие скачка уплотнения, чего в дозвуковом потоке быть не может.

В следующем параграфе изложен метод, которым определяется функция $\Phi(x_0)$ при данных граничных условиях. Так как в эти условия входит неопределенная константа a_0 , то и решение должно содержать ее, так что

$$\Phi(x_0) = \Phi_1(x_0) + a_0 \Phi_2(x_0)$$

Для определения этой константы необходимо иметь дополнительное соотношение, которое получим из следующего свойства интегрального уравнения.

Особый член и первый член разложения функции подъемной силы по степеням $(1+x_0)$ определяются лишь нулевым членом разложения функции амплитуды вертикальной скорости v_y по этим же функциям $(1+x)$.

Будем доказывать это свойство от противного.

Представим функции $v_y(x)$ и $L(x_0)$ в виде

$$v_y = c_0 + c_1(1+x) + c_2(1+x)^2 + \dots + c_n(1+x)^n \quad (2.5)$$

$$L(x_0) = a_0 \sqrt{\frac{1-x_0}{1+x_0}} + a_1(1+x_0) + a_2(1+x_0)^2 + \dots + a_n(1+x_0)^n.$$

Пусть

$$a_0 \sqrt{\frac{1-x_0}{1+x_0}} + a_1(1+x_0) \neq 0, \quad \text{если } c_0 = 0$$

Рассмотрим соотношение

$$\begin{aligned} \frac{\partial v_y}{\partial x} = \frac{\omega b}{\rho_\infty U^2} \lim_{y \rightarrow 0} \int_{-1}^1 \left[a_0 \sqrt{\frac{1-x_0}{1+x_0}} + a_1(1+x_0) + \dots + a_n(1+x_0)^n \right] \times \\ \times K_1(M, z, h) dx_0 \end{aligned} \quad (2.6)$$

где $K_1(M, z, h)$ — ядро, которое можно получить тем же способом, каким получено ядро $K(M, z, h)$. При $z = 0$ оно имеет полюс второго порядка. Соотношение (2.6) не может быть тождеством, так как правая часть заведомо обращается в бесконечность при $x = -1$; с другой стороны, производная $\partial v_y / \partial x = c_1$ при $x = -1$, т. е. будет конечной. Отсюда вытекает необходимое соотношение:

$$a_0 \alpha_0 + a_1 \beta_0 = c_0$$

где a_1 — первый член разложения $\Phi(x_0)$ по степеням $(1 + x_0)$, α_0 и β_0 определяются в виде:

$$\alpha_0 = \frac{\omega b}{\rho_\infty U^2} \lim_{y \rightarrow 0} \int_{-1}^1 \sqrt{\frac{1-x_0}{1+x_0}} K(M, z, h) dx_0$$

$$\beta_0 = \frac{\omega b}{\rho_\infty U^2} \lim_{y \rightarrow 0} \int_{-1}^1 (1+x_0) K(M, z, h) dx_0 \quad \text{при } x = -1$$

§ 3. Определение функции потенциала ускорений, соответствующей специальной форме колебаний решетки профилей, когда особенностей на их передних кромках не образуется. В поставленной задаче достаточно решить уравнение для области, ограниченной двумя соседними профилями и линиями, соединяющими их передние и задние кромки. В остальных подобных областях картина будет повторяться.

Решение ищем в виде степенного ряда

$$\psi' = f_0(x) + f_1(x)y + f_2(x)y^2 + f_3(x)y^3 + \dots + f_n(x)y^n \quad (3.1)$$

Подставляя это выражение в уравнение (1.1) и приравнивая члены с одинаковыми степенями y , получим

$$f_2 = -\frac{1}{2!} D(f_0), \quad f_3 = -\frac{1}{3!} D(f_1)$$

$$f_4 = -\frac{1}{3 \cdot 4} D(f_2) = \frac{1}{4!} D^2(f_0), \quad f_5 = -\frac{1}{4 \cdot 5} D(f_3) = \frac{1}{5!} D^2(f_1) \quad (3.2)$$

$$f_{2n} = \frac{(-1)^n}{2n!} D^n(f_0), \quad f_{2n+1} = \frac{(-1)^n}{(2n+1)!} D^n(f_1)$$

Здесь оператор

$$D(f) = \left(\beta^2 \frac{\partial^2}{\partial x^2} - 2kMi \frac{\partial}{\partial x} + k^2 \right) f$$

Из системы уравнений (3.2) видно, что для построения полного решения достаточно определить две функции f_0 и f_1 .

Из основного граничного условия находим

$$f_1 = ikv_y' + M \frac{\partial v_y'}{\partial x} \quad (3.3)$$

$$hD(f_0) - \frac{h^3}{3!} D^2(f_0) + \frac{h^5}{5!} D^3(f_0) - \dots + \frac{(-1)^n h^{2n+1}}{(2n+1)!} D^{n+1}(f_0) =$$

$$= F(x) + e^{i\alpha} \left(ikv_y' + M \frac{\partial v_y'}{\partial x} \right) \quad (3.4)$$

Здесь

$$F(x) = f_1 - \frac{h^2}{2!} D(f_1) + \frac{h^4}{4!} D^2(f_1) - \dots + \frac{(-1)^n h^{2n}}{2n!} D^n(f_1) \quad (3.5)$$

Соотношение (3.4) представляет собой неоднородное дифференциальное уравнение бесконечного порядка с постоянными коэффициентами. Исследования уравнения показали, что если его правую часть можно представить в виде быстро сходящегося ряда Маклорена или ряда Фурье, то и решение так же быстро будет сходиться.

Оказалось возможным найти общее решение соответствующего однородного уравнения. Корни соответствующего характеристического уравнения определяются из вспомогательной системы уравнений

$$D(f_0) = \frac{n^2 \pi^2}{h^2} f_0$$

и будут иметь вид

$$\lambda_n^0 = \frac{kMi}{\beta^2} \pm \frac{1}{\beta^2} \sqrt{\frac{n^2 \pi^2}{h^2} \beta^2 - k^2}$$

В справедливости этих выражений можно убедиться непосредственной подстановкой их в уравнение.

Общее решение однородного уравнения запишется в виде:

$$f_0^0 = \exp \frac{kMi x}{\beta^2} \sum_{n=0}^{\infty} (c_n e^{\lambda_n x} + d_n e^{-\lambda_n x}) \quad \left(\lambda_n = \frac{1}{\beta^2} \sqrt{\left(\frac{n\pi}{h} \right)^2 \beta^2 - k^2} \right) \quad (3.6)$$

Функции f_{2n} определяются из системы (3.2) через f_0^0

$$\begin{aligned} f_2 &= -\frac{1}{2!} \left(\frac{\pi}{h} \right)^2 [c_1 e^{\lambda_1 x} + d_1 e^{-\lambda_1 x} + 2^2 (c_2 e^{\lambda_2 x} + d_2 e^{-\lambda_2 x}) + \dots \\ &\quad \dots + n^2 (c_n e^{\lambda_n x} + d_n e^{-\lambda_n x})] + f_2^* \\ f_4 &= \frac{1}{4!} \left(\frac{\pi}{h} \right)^4 [c_1 e^{\lambda_1 x} + d_1 e^{-\lambda_1 x} + (2^2)^2 (c_2 e^{\lambda_2 x} + d_2 e^{-\lambda_2 x}) + \dots \\ &\quad \dots + (n^2)^2 (c_n e^{\lambda_n x} + d_n e^{-\lambda_n x})] + f_4^* \\ &\dots \dots \dots \\ f_{2n} &= \frac{(-1)^n}{2n!} \left(\frac{\pi}{h} \right)^{2n} \sum_{m=1}^n m^{2n} (c_m e^{\lambda_m x} + d_m e^{-\lambda_m x}) + f_{2n}^* \end{aligned}$$

Здесь через f^* обозначены частные решения. Замечая закономерность в выражениях функций f_{2n}^* , общее решение уравнения (1.1), искомое в виде ряда (3.1), запишем в виде

$$\psi' = \psi_1'(x, y) + \psi_2'(x, y) + \exp \frac{kMi x}{\beta^2} \sum_{n=0}^{\infty} (c_n e^{\lambda_n x} + d_n e^{-\lambda_n x}) \cos \frac{n\pi}{h} y \quad (3.7)$$

$$\psi_1' = \sum_{n=0}^{\infty} f_{2n+1} y^{2n+1}, \quad \psi_2' = \sum_{n=0}^{\infty} f_{2n}^* y^{2n}$$

Неизвестные константы c_n и d_n определяются из дополнительных граничных условий следующим образом.

Учитывая периодичность функции ψ' по шагу решетки, из условия непрерывности ее на передних кромках профилей имеем систему:

$$\begin{aligned} \psi'(-1, 0) &= e^{i\alpha} \psi'(-1, h) \\ \frac{\partial^2}{\partial y^2} \psi'(-1, y) \Big|_{y=0} &= e^{i\alpha} \frac{\partial^2}{\partial y^2} \psi'(-1, y) \Big|_{y=h} \\ &\dots \dots \dots \\ \frac{\partial^{2n}}{\partial y^{2n}} \psi'(-1, y) \Big|_{y=0} &= e^{i\alpha} \frac{\partial^{2n}}{\partial y^{2n}} \psi'(-1, y) \Big|_{y=h} \end{aligned} \quad (3.8)$$

Из подобных условий на задних кромках имеем еще систему:

$$\begin{aligned} \psi'(1, 0) &= e^{i\alpha} \psi'(1, h) \\ \frac{\partial^2}{\partial y^2} \psi'(1, y) \Big|_{y=0} &= e^{i\alpha} \frac{\partial^2}{\partial y^2} \psi'(1, y) \Big|_{y=h} \\ &\dots \dots \dots \\ \frac{\partial^{2n}}{\partial y^{2n}} \psi'(1, y) \Big|_{y=0} &= e^{i\alpha} \frac{\partial^{2n}}{\partial y^{2n}} \psi'(1, y) \Big|_{y=h} \end{aligned} \quad (3.9)$$

В совокупности число уравнений в этих двух системах равно числу неизвестных констант. Расшифруем одно из уравнений, например, m -е уравнение системы (3.8)

$$(-1)^m \left(\frac{\pi}{h}\right)^{2m} \exp\left(-\frac{kMi}{\beta^2}\right) \sum_{n=0}^{\infty} n^{2m} \{[1 + (-1)^{n+1} e^{i\alpha}] (c_n e^{-\lambda n} + d_n e^{\lambda n})\} = \\ = e^{i\alpha} \frac{\partial^{2m}}{\partial y^{2m}} [\psi_1'(-1, y) + \psi_2'(-1, y)]_{y=h} - \frac{\partial^{2m}}{\partial y^{2m}} [\psi_1'(-1, y) + \psi_2'(-1, y)]_{y=0}$$

Введем обозначения

$$A_n = [1 + (-1)^{n+1} e^{i\alpha}] (c_n e^{-\lambda n} + d_n e^{\lambda n}) \quad (3.10)$$

$$B_n = [1 + (-1)^{n+1} e^{i\alpha}] (c_n e^{\lambda n} + d_n e^{-\lambda n})$$

$$R_m = (-1)^m \left(\frac{h}{\pi}\right)^{2m} \exp\left[i\left(\alpha + \frac{kM}{\beta^2}\right)\right] \left\{ \frac{\partial^{2m}}{\partial y^{2m}} [\psi_1'(-1, y) + \psi_2'(-1, y)]_{y=h} - \right. \\ \left. - \frac{\partial^{2m}}{\partial y^{2m}} [\psi_1'(-1, y) + \psi_2'(-1, y)]_{y=0} \right\}$$

$$S_m = (-1)^m \left(\frac{h}{\pi}\right)^{2m} \exp\left[i\left(\alpha - \frac{kM}{\beta^2}\right)\right] \left\{ \frac{\partial^{2m}}{\partial y^{2m}} [\psi_1'(1, y) + \psi_2'(1, y)]_{y=h} - \right. \\ \left. - \frac{\partial^{2m}}{\partial y^{2m}} [\psi_1'(1, y) + \psi_2'(1, y)]_{y=0} \right\}$$

Тогда система (3.8) в новых обозначениях преобразуется к виду

$$\begin{aligned} A_1 + A_2 + A_3 + \dots + A_n &= R_0 \\ A_1 + 2^2 A_2 + 3^2 A_3 + \dots + n^2 A_n &= R_1 \\ A_1 + (2^2)^2 A_2 + (3^2)^2 A_3 + \dots + (n^2)^2 A_n &= R_2 \\ \dots &\dots \\ A_1 + (2^2)^{n-1} A_2 + (3^2)^{n-1} A_3 + \dots + (n^2)^{n-1} A_n &= R_{n-1} \end{aligned} \quad \left(A_m = \frac{D_m}{D} \right) \quad (3.11)$$

Аналогично преобразуется и система (3.9).

Замечаем, что определитель D , составленный из коэффициентов при неизвестных константах, является определителем Вандермонда:

$$D = \begin{vmatrix} 1 & 1 & 1 & \dots & 1 \\ 1 & 2^2 & 3^2 & \dots & n^2 \\ 1 & (2^2)^2 & (3^2)^2 & \dots & (n^2)^2 \\ \dots & \dots & \dots & \dots & \dots \\ 1 & (2^2)^{n-1} & (3^2)^{n-1} & \dots & (n^2)^{n-1} \end{vmatrix} = \begin{aligned} &(2^2-1)(3^2-1)(4^2-1)\dots(n^2-1) \times \\ &\times (3^2-2^2)(4^2-2^2)\dots(n^2-2^2) \times \\ &\times (4^2-3^2)\dots(n^2-3^2) \times \\ &\times [n^2 - (n-1)^2] \end{aligned}$$

Определитель D_m отличается от определителя D лишь m -м столбцом, поэтому все сомножители знаменателя, не содержащие m^2 , сократятся с соответствующими множителями числителя. Тогда

$$A_m = \frac{E_m}{(m^2-1)(m^2-2^2)(m^2-3^2)\dots(n^2-m^2)} = \frac{E_m}{P_m} \quad (3.12)$$

Здесь E_m составляется путем замены коэффициентов $(m^2)^k$ на R_k в многочлене

$$P_m = G_{0m} + m^2 G_{1m} + (m^2)^2 G_{2m} + \dots + (m^2)^{n-1} G_{n-1, m}$$

полученного раскрытием скобок в знаменателе выражения (3.12), т. е.

$$E_m = R_0 G_{0m} + R_1 G_{1m} + R_2 G_{2m} + \dots + R_{n-1} G_{n-1, m}$$

Коэффициенты G_{km} определяются один раз для всех расчетов и могут быть затабулированы. Например:

$$\begin{aligned} G_{01} &= (n!)^2 \\ G_{11} &= -(n!)^2 \left[\frac{1}{2^2} + \frac{1}{3^2} + \frac{1}{4^2} + \dots + \frac{1}{n^2} \right] = -(n!)^2 \left[\frac{\pi^2}{6} - 1 \right] \\ G_{21} &= (n!)^2 \left[\frac{1}{2^2} \left(\frac{1}{3^2} + \frac{1}{4^2} + \dots + \frac{1}{n^2} \right) + \frac{1}{3^2} \left(\frac{1}{n^2} + \frac{1}{5^2} + \dots + \frac{1}{n^2} \right) + \dots \right. \\ &\quad \left. \dots + \frac{1}{(n-1)^2 n^2} \right] \approx 0.17 (n!)^2 \end{aligned} \quad (3.13)$$

.....

$$\begin{aligned} G_{02} &= -\frac{(n!)^2}{2^2} & G_{03} &= \frac{(n!)^2}{3^2} \\ G_{12} &= -\frac{(n!)^2}{2^2} \left(\frac{\pi^2}{6} - \frac{1}{2^2} \right), & G_{13} &= -\frac{(n!)^2}{3^2} \left(\frac{\pi^2}{6} - \frac{1}{3^2} \right) \\ G_{22} &= -0.47 \frac{(n!)^2}{2^2}, & G_{23} &= \frac{(n!)^2}{3^2} 0.54 \end{aligned}$$

.....

$$\begin{aligned} P_m &= (m-1)(m+1)(m-2)(m+2)(m-3)(m+3) + \dots + (m-n)(m+n) = \\ &= \frac{1}{2m^2} (n+m)! (n-m)! = \frac{(n!)^2 (n+1)(n+2) \dots (n+m)}{2m^2 \cdot n(n-1)(n-2) \dots [n-(m-1)]} \end{aligned}$$

Для конечного m

$$P_m = \frac{(n!)^2}{2m^2}$$

Отсюда

$$A_m = \frac{1}{2} \sum_{n=0}^{\infty} R_n \frac{G_{nm}}{(n!)^2}$$

Определив аналогично B_m из соотношений (3.9), получим неизвестные константы c_m и d_m

Поступила 21 XI 1961

ЛИТЕРАТУРА

1. Самойлович Г. С. Обтекание аэродинамической решетки тонких вибрирующих профилей. ПММ, 1961, т. XXV, вып. 4.
2. S ö h n g e n H., M e i s t e r A. Beitrag Aerodynamik eines schwingenden Gitters I. ZAMM, 1958, b. 38, H. 11/12.
3. Woolston D. S. and R u p y a n H. L. Some Considerations on the Air Forces on a Wing Oscillating Between Two Walls for Subsonic Compressible Flow. IAS, 1955, vol. 22, N 1.
4. Фын Я. Ц. Введение в теорию аэроупругости. ГИЗ, ФМЛ, 1959.
5. Бисплингхофф Р. Л., Эшли Х. и Халфмэн Р. Л. Аэроупругость, ИИЛ, 1958.