ИЗГИБ КРУГОВОЙ ПЯТИСЛОЙНОЙ ПЛАСТИНЫ

Салицкий В. С.

Белорусский государственный университет транспорта

Рассмотрен изгиб круговой симметричной по толщине пятислойной пластины под действием равномерно распределенной нагрузки. Принимается, что для тонких несущих слоев выполняются кинематические гипотезы Кирхгофа. Сравнительно толстый заполнитель деформируется в соответствии с гипотезой Тимошенко о прямолинейности и несжимаемости деформированной нормали. Уравнения равновесия получены с помощью вариационного метода Лагранжа. Учтена работа тангенциальных напряжений в заполнителе. Получено аналитическое решение краевой задачи и проведена его численная апробация.

Введение. В последнее время значительно возрос спрос на использование слоистых тонкостенных элементов конструкций в авиа-, ракето-, машиностроении и строительстве. Это обуславливает необходимость разработки математических моделей и методов их расчета на различные виды и типы нагрузок.

Методы расчета и постановки краевых задач для расчета слоистых элементов конструкций приведены в монографиях [1–4]. В статьях [5–7] рассмотрены задачи динамики слоистых оболочек. В работах [8–11] содержатся результаты исследования колебаний неоднородных балок и круговых трехслойных пластин. Публикации [12; 13] посвящены деформированию трехслойных круговых пластин со сжимаемым заполнителем, или связанных с упругим основанием Пастернака [14; 15]. Неосесимметричное растяжение-сжатие трехслойных пластин рассмотрено в [16; 17]. Изгиб трехслойных пластин и стержней в тепловом потоках исследован в статьях [18; 19]. Постановка краевой задачи о динамическом деформировании пятислойной круговой пластины приведена в [20]. Уравнения равновесия круговой пятислойной пластины в усилиях получены в [21]. Здесь рассмотрен изгиб защемленной по контуру упругой симметричной по толщине круговой пятислойной пластины с жесткими заполнителями.

1. Постановка и решение задачи.

Рассматривается симметричная по толщине пятислойная круговая пластина (рисунок 1). Постановка задачи и ее решение проведены в цилиндрической системе координат, которая связана со срединной плоскостью центрального несущего слоя. В тонких внутреннем и внешних несущих слоях (1, 2, 4) справедливы гипотезы Кирхгофа: нормаль остается несжимаемой, прямолинейной и перпендикулярной к деформированной срединной поверхности слоев. В жестких несжимаемых по толщине заполнителях (3, 5), воспринимающих нагрузку в тангенциальном направлении, нормаль остается прямолинейной, не изменяет своей длины и поворачивается на некоторый дополнительный угол $\psi(r)$.



Рис. 1. Расчетная схема

На внешний слой пластины действует осесимметричная равномерно распределенная поперечная нагрузка q. На контуре пластины $(r = r_0)$ предполагается наличие жесткой диафрагмы, препятствующей относительному сдвигу слоев ($\psi(r_0) = 0$). Через w(r) обозначен прогиб пластины, h_k – толщина k-го слоя. Продольные и поперечные перемещения в слоях $u^{(k)}(r, z)$ и выражаются через две искомые функции: w(r) – прогиб пластины и $\psi(r)$ – относительный сдвиг в заполнителях. В результате

- в несущих слоях 1, 2, 4

$$u_r^{(4)} = -zw_{,r} + h_3 \Psi, \quad 0, 5h_1 + h_3 \le z \le 0, 5h_1 + h_3 + h_2,$$

$$u_r^{(1)} = -zw_{,r}, \quad -0, 5h_1 \le z \le 0, 5h_1,$$

$$u_r^{(2)} = -zw_{,r} - h_3 \Psi, \quad -0, 5h_1 - h_3 - h_2 \le z \le -0, 5h_1 - h_3,$$

- в заполнителях - 3, 5

$$u_r^{(5)} = -zw_{,r} + (z - 0, 5h_1\psi), \quad 0, 5h_1 \le z \le 0, 5h_1 + h_3,$$
$$u_r^{(3)} = -zw_{,r} + (z + 0, 5h_1\psi), \quad -0, 5h_1 - h_3 \le z \le -0, 5h_1.$$
(1)

где *z* – координата рассматриваемого волокна; запятая в нижнем индексе обозначает операцию дифференцирования по следующей за ней координате.

Деформации в слоях следуют из перемещений (1) и соотношений Коши:

$$\begin{split} \varepsilon_{r}^{(4)} &= -zw_{,rr} + h_{3}\psi_{,r}; \quad \varepsilon_{\varphi}^{(4)} = \frac{1}{r}(-zw_{,r} + h_{3}\psi); \quad \varepsilon_{rz}^{(4)} = 0; \\ \varepsilon_{r}^{(5)} &= -zw_{,rr} + (z - 0, 5h_{1}\psi_{,r}); \quad \varepsilon_{\varphi}^{(5)} = \frac{1}{r}(-zw_{,r} + (z - 0, 5h_{1}\psi)); \quad \varepsilon_{rz}^{(5)} = \frac{1}{2}\psi; \\ \varepsilon_{r}^{(1)} &= -zw_{,rr}; \quad \varepsilon_{\varphi}^{(1)} = \frac{1}{r}(-zw_{,r}); \quad \varepsilon_{rz}^{(1)} = 0; \\ \varepsilon_{r}^{(3)} &= -zw_{,rr} + (z + 0, 5h_{1}\psi_{,r}); \quad \varepsilon_{\varphi}^{(3)} = \frac{1}{r}(-zw_{,r} + (z + 0, 5h_{1}\psi)); \quad \varepsilon_{rz}^{(3)} = \frac{1}{2}\psi, \end{split}$$

$$\varepsilon_r^{(2)} = -zw_{,rr} - h_3 \psi_{,r}; \quad \varepsilon_{\varphi}^{(2)} = \frac{1}{r} (-zw_{,r} - h_3 \psi), \quad \varepsilon_{rz}^{(2)} = 0.$$
(2)

Напряжения связаны с деформациями законом Гука

$$s_{\alpha}^{(k)} = 2G_k \vartheta_{\alpha}^{(k)}, \ \sigma^{(k)} = 3K_k \varepsilon^{(k)}, \ s_{rz}^{(3)} = 2G_3 \vartheta_{rz}^{(3)},$$
 (3)

где $s_{\alpha}^{(k)}$, $\mathfrak{g}_{\alpha}^{(k)}$ – девиаторы, $\sigma^{(k)}$, $\varepsilon^{(k)}$ – шаровые части тензоров напряжений и деформаций; $s_{rz}^{(3)}$, $\mathfrak{g}_{rz}^{(3)}$ – касательное напряжение и деформация в заполнителе; G_k , K_k – модули сдвига и объемной деформации материала *k*-го слоя, причем $G_1 = G_2$, $K_1 = K_2$.

С помощью компонентов тензора напряжений $\sigma_{\alpha}^{(k)}$ ($\alpha = r, \phi; k = 1, 2, 3, 4, 5$), вводятся обобщенные внутренние усилия и моменты:

$$T_{\alpha} =, \ M_{\alpha} = \sum_{k=1}^{5} M_{\alpha}^{(k)} = \sum_{k=1}^{5} \int_{h_{k}} \sigma_{\alpha}^{(k)} z \, dz \,,$$

$$H_{\alpha} = (M_{\alpha}^{(3)} + M_{\alpha}^{(5)}) + h_{3}(T_{\alpha}^{(4)} - T_{\alpha}^{(2)}) + 0, 5h_{1}(T_{\alpha}^{(3)} - T_{\alpha}^{(5)}) \,, \qquad (4)$$

$$Q = \int_{0,5h_{1}}^{0,5h_{1}+h_{3}} \sigma_{rz}^{(3)} dz + \int_{-0,5h_{1}-h_{3}}^{-0,5h_{1}} \sigma_{rz}^{(5)} \, dz.$$

Считается, что к контуру пластины приложены заданные силы и моменты T_r^0, H_r^0, M_r^0, Q^0 . Вариация работы внешней поверхности нагрузки будет

$$\delta A_{\rm l} = \iint_{S} q \delta w r \, \mathrm{d} r \, \mathrm{d} \varphi. \tag{5}$$

Виртуальная работа контурных усилий

$$\delta A_2 = \int_{-\infty}^{2\pi} (T_r^0 \delta u + H_r^0 \delta \psi + M_r^0 \delta w, + Q^0 \delta w) \,\mathrm{d}\phi. \tag{6}$$

Вариация работы сил упругости

$$\delta W = \iint_{S} \left[\sum_{k=1}^{5} \int_{h_{k}} (\sigma_{r}^{(k)} \delta \varepsilon_{r}^{(k)} + \sigma_{\varphi}^{(k)} \delta \varepsilon_{\varphi}^{(k)} dz + \int_{0,5h_{1}}^{0,5h_{1}+h_{3}} \sigma_{rz}^{(3)} \delta \psi dz + \int_{-0,5h_{1}-h_{3}}^{-0,5h_{1}} \sigma_{rz}^{(5)} \delta \psi dz + \right] r dr d\varphi.$$
(7)

Проведя необходимые преобразования и приравнивая виртуальную работу внутренних усилий (7) к работе внешних и контурных нагрузок (5), (6) получим систему дифференциальных уравнений равновесия в усилиях [21]:

$$H_{r,r} + \frac{1}{r}(H_{r} - H_{\phi}) - Q = 0,$$

$$M_{r,rr} + \frac{1}{r}(2M_{r,r} - M_{\phi,r}) = -q.$$
(8)

На контуре пластины $r = r_0$ должны выполняться силовые граничные условия

$$H_{r} = H_{r}^{0}; M_{r} = M_{r}^{0}; M_{r}, + \frac{1}{r}(M_{r} - M_{\phi}) = Q^{0}.$$
(9)

Используя закон Гука (3), деформации (2) и соотношения (4), получим выражение обобщенных усилий через две неизвестные функции: w(r, t), $\psi(r, t)$. После подстановки полученных выражений в уравнения (8) имеем систему обыкновенных дифференциальных уравнений равновесия для определения перемещений w(r) и $\psi(r)$:

$$L_{2}(a_{4}\psi - a_{5}w,_{r}) - 2h_{3}G_{3}\psi = 0,$$

$$L_{3}(a_{5}\psi - a_{6}w,_{r}) = -q,$$
(10)

где, коэффициенты *a_i* вычисляются через механические и геометрические характеристики слоев

$$a_{4} = \left[2K_{2}^{+} h_{2}h_{3}^{2} + 2K_{3}^{+} \frac{h_{3}^{3}}{3} \right], a_{5} = \left[K_{2}^{+}h_{2}h_{3}(h_{1} + 2h_{3} + h_{2}) + 2K_{3}^{+}h_{3}(\frac{h_{1}h_{3}}{4} + \frac{h_{3}^{2}}{3}) \right],$$

$$a_{6} = \left[2K_{2}^{+}h_{2}(\frac{h_{1}^{2}}{4} + \frac{h_{1}h_{2}}{2} + h_{1}h_{3} + \frac{h_{2}^{2}}{3} + h_{2}h_{3} + h_{3}^{2}) + K_{1}^{+}\frac{h_{1}^{3}}{12} + 2K_{3}^{+}h_{3}(\frac{h_{1}^{2}}{4} + \frac{h_{1}h_{3}}{2} + \frac{h_{3}^{2}}{3}) \right],$$

$$a_{7} = \left[2K_{2}^{-}h_{2}(\frac{h_{1}^{2}}{4} + \frac{h_{1}h_{2}}{2} + h_{1}h_{3} + \frac{h_{2}^{2}}{3} + h_{2}h_{3} + h_{3}^{2}) + K_{1}^{-}\frac{h_{1}^{3}}{12} + 2K_{3}^{-}h_{3}(\frac{h_{1}^{2}}{4} + \frac{h_{1}h_{3}}{2} + \frac{h_{3}^{2}}{3}) \right],$$

*L*₂, *L*₃ – дифференциальные операторы

$$L_{2}(g) \equiv \left(\frac{1}{r}(rg), r\right), r \equiv g, rr + \frac{g, r}{r} - \frac{g}{r^{2}},$$
$$L_{3}(g) \equiv \frac{1}{r} \left(rL_{2}(g)\right), r \equiv g, rr + \frac{2g, rr}{r} - \frac{g, r}{r^{2}} + \frac{g}{r^{3}}.$$

На контуре пластины должны выполняться силовые (9) или кинематические граничные условия. В дальнейшем принимаем, что контур пластины шарнирно оперт, т. е. при $r = r_0$ должны выполняться условия

$$\Psi = 0, \ w = w_{,r} = 0.$$
 (11)

Решение краевой задачи (10, 11) получено в виде

$$\psi = \frac{a_5 q}{4a_6 h_3 G_3} \left(\frac{I_1(\beta r)}{I_1(\beta r_0)} r_0 - r \right),$$

$$w = \frac{a_5^2 q}{4a_6^2 h_3 G_3} \left(r_0 \frac{I_0(\beta r) - I_0(\beta r_0)}{\beta I_1(\beta r_0)} - \frac{r^2 - r_0^2}{2} \right) + \frac{q}{64a_6} (r^2 - r_0^2)^2,$$
(12)

где *I*₀, *I*₁ – модифицированные функции Бесселя нулевого и первого порядков.

2 Численные результаты. Численно исследован максимальный прогиб (12) в защемленной по контуру пятислойной пластине, несущие слои которой набраны из дюралюминия, заполнители – фторопласт-4. Упругие характеристики этих материалов приведены в [1]. Величина нагрузки – $q_0 = 10$ МПа, Геометрические параметры пластины и радиальная координата отнесены к ее радиусу r_0 .

На рисунке 2 показана зависимость максимального прогиба от толщины внутреннего несущего слоя при различных значениях суммарной толщины несущих слоев $H = h_1 + h_2 + h_4$: I H = 0,03; 2 - H = 0,06; 3 - H = 0,09. толщина заполнителей постоянна $h_3 = h_4 = 0,2$. Увеличение толщины центрального несущего слоя за счет внешних слоев приводит сначала к некоторому росту прогиба, т. е. увеличению жесткости конструкции. Затем жесткость и, соответственно прогиб уменьшаются



Рис. 2. Максимальный прогиб в центре пятислойной пластины

Выводы. Механико-математическая модель изгиба пятислойной упругой пластины и предложенное аналитическое решение краевой задачи позволяют исследовать ее перемещения не только при постоянной, но и при любой осесимметричной нагрузке.

ЛИТЕРАТУРА

1. Горшков, А. Г. Механика слоистых вязкоупругопластических элементов конструкций / А. Г. Горшков, Э. И. Старовойтов, А. В. Яровая – М. : ФИЗМАТЛИТ, 2005. – 576 с.

2. Aghalovyan L. Asymptotic theory of anisotropic plates and shells / L. Aghalovyan – Singapore–London : World Scientific Publishing, 2015. – 376 p.

3. Журавков, М. А. Математические модели механики твердого тела // М. А. Журавков Э. И. Старовойтов – Минск : БГУ, 2021 – 535 с.

4. Старовойтов Э. И. Деформирование трехслойных физически нелинейных стержней / Э. И. Старовойтов, Д. В. Леоненко, Л. Н. Рабинский. – М. : Изд-во МАИ, 2016. – 184 с.

5. Pronina, P. F. Study of the radiation situation in Moscow by investigating elastoplastic bodies in a neutron flux taking into account thermal effects / P. F. Pronina, O. V. Tushavina, E. I. Starovoitov // Periódico Tchê Química. – 2020. – Vol. 17, No. 35. – P. 753–764.

6. Tarlakovskii D. V. Two-Dimensional Nonstationary Contact of Elastic Cylindrical or Spherical Shells / D. V. Tarlakovskii, G. V. Fedotenkov // Journal of Machinery Manufacture and Reliability. – 2014. – Vol. 43, No. 2. – P. 145–152.

7. Kuznetsova E. L. Methods of diagnostic of pipe mechanical damage using functional analysis, neural networks and method of finite elements / E. L. Kuznetsova, G. V. Fedotenkov, E. I. Starovoitov // INCAS Bulletin. – Volume 12, Special Issue. – 2020. – P. 79–90.

8. Fedotenkov G. V. Identification of non-stationary load upon Timoshenko beam / G. V. Fedotenkov, D. V. Tarlakovsky, Y. A. Vahterova // Lobachevskii journal of mathematics. $-2019. - Vol. 40 N_{2} 4. - P. 439-447$.

9. Vakhneev, S. Damping of circular composite viscoelastic plate vibration under neutron irradiation / S. Vakhneev, E. Starovoitov // Journal of Applied Engineering Science. – 2020. – Vol. 18, No 4. – P. 699–704.

10. Starovoitov, É. I. Vibrations of round three-layer plates under the action of distributed local loads / É. I. Starovoitov, D. V. Leonenko, A. V. Yarovaya // Strength of materials. – 2002. – Vol. 34, No. 5. – P. 474–481.

11. Старовойтов Э. И. Термоупругие свободные колебания трехслойной круговой пластины / Э. И. Старовойтов М. А. Журавков А. В. Яровая // Теоретическая и прикладная механика. – Мн. : БНТУ. – 2022. – Вып. 36. – С. 15–20.

12. Захарчук, Ю. В. Перемещения в круговой трехслойной пластине со сжимаемым заполнителем / Ю. В. Захарчук // Механика. Исследования и инновации. – 2017. – № 10 (10). – С. 55–66.

13. Захарчук Ю. В. Влияние сжимаемости заполнителя на перемещения в трехслойной круговой симметричной пластине / Ю. В. Захарчук // Математическое моделирование, компьютерный и натурный эксперимент в естественных науках. – 2018. – № 2. – С. 14–27.

14. Козел А. Г. Уравнения равновесия упругопластической круговой пластины на основании пастернака / А. Г. Козел // Механика. Исследования и инновации. – 2018. – № 11 (11). – С. 127–133.

15. Козел А. Г. Влияние сдвиговой жесткости основания на напряженное состояние сэндвич пластины / А. Г. Козел // Фундаментальные и прикладные проблемы техники и технологии. – 2018 – № 6 (332). – С. 25–34.

16. Нестерович А. В. Напряжения в круговой пластине типа Тимошенко при неосесимметричном растяжении-сжатии / А. В. Нестерович // Механика. Исследования и инновации. – 2018. – № 11 (11). – С. 195–203.

17. Нестерович А. В. Напряженное состояние круговой трехслойной пластины при осесимметричном нагружении в своей плоскости / А. В. Нестерович // Механика. Исследования и инновации. – 2019. – № 12 (12).– С. 152–157.

18. Деформирование ступенчатой композитной балки в температурном поле / Э. И. Старовойтов [и др.] // Инженерно-физический журнал. – 2015. – Т. 88, № 4. – С. 987–993.

19. Старовойтов, Э. И. Изгиб с растяжением трехслойного термоупругого стержня / Э. И. Старовойтов, А. В. Попченко, Д. В. Тарлаковский // Теоретическая и прикладная механика. – Мн. : БНТУ, 2013. – Вып. 28. – С. 23–26.

20. Лачугина Е. А. Поперечные колебания пятислойной упругой круговой пластины с жесткими заполнителями / Е. А. Лачугина // Механика. Исследования и инновации. – 2022. – № 15 (15). – С. 212–219.

21. Салицкий В. С. Уравнения равновесия круговой пятислойной пластины в усилиях / В. С. Салицкий // Мат. XXVII Междунар. симпозиума «Динамические и технологические проблемы механики конструкций и сплошных сред» им. А. Г. Горшкова. – 2021. – Т. 1. – С. 199–201.

Поступила:25.05.2023