

УДК 004.9

А.Ш. Кусяков

*Пермский государственный национальный  
исследовательский университет*

Россия, 614990, Пермь, ул. Букирева, 15  
kusyakov@psu.ru; (342) 239-560

## ПРОЕКТИРОВАНИЕ КОМПОЗИТНЫХ ТРЕХСЛОЙНЫХ ПЛАСТИН

*Приведен алгоритм проектирования композитной трех-  
слойной пластинки, находящейся под действием сжимаю-  
щих нагрузок. В основе предлагаемого алгоритма лежит  
идея разделения параметров оптимизации на две группы:  
первая группа параметров определяется только из условий  
прочности, а вторая – из условий устойчивости.*

**Ключевые слова:** пластинка; композит; проектирование.

Рассматривается прямоугольная трехслойная пластинка длиной  $a$  и шириной  $b$ , находящаяся под действием сжимающих нагрузок.

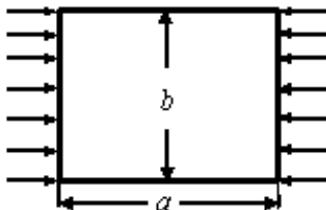


Рис. 1. Пластинка, сжатая в одном направлении

Предполагается, что оба несущих слоя представляют собой одинаковые тонкие пластинки, образованные продольно-поперечной укладкой однонаправленных монослоев, а наполнитель – сплошное однородное тело.



Рис. 2. Элемент трехслойной пластинки

Введем следующие обозначения:  $h$  – толщина одного несущего слоя;  $2H$  – толщина наполнителя;  $\theta_0$  и  $\theta_{90}$  – относительные содержания продольных и поперечных монослоев соответственно;  $\rho_0$  – плотность материала несущих слоев;  $\rho_z$  – плотность материала наполнителя.

Задача оптимального проектирования формулируется следующим образом: найти неотрицательные значения параметров  $h$ ,  $\theta_0$ ,  $\theta_{90}$  и  $H$ , которые обеспечивают минимум массы конструкции

$$G = 2ab(\rho_0 h + \rho_z H) \quad (1)$$

при наличии ограничений

$$\theta_0 + \theta_{90} = 1; \quad (2)$$

$$\frac{q}{q_{cr}} \leq 1; \quad (3)$$

$$\psi \leq 1. \quad (4)$$

Здесь равенство (2) – структурное ограничение; неравенство (3) – ограничение по устойчивости;  $q$  – заданная сжимающая нагрузка;  $q_{cr}$  – критическая нагрузка, при которой происходит потеря устойчивости; неравенство (4) – символическая запись ограничения по прочности.

При построении ограничения по устойчивости воспользуемся известной моделью трехслойной пластинки, основанной на гипотезе ломаной линии [2, 3, 5, 6, 11]. Введем прямоугольную

систему координат  $(x, y, z)$ , поместив начало координат в левый верхний угол пластинки (рис.1). Ось  $x$  направим по горизонтали вправо, а ось  $y$  – по вертикали вниз. Обозначим через  $u_1, u_2$  смещения по направлению оси  $x$  точек срединных поверхностей верхнего и нижнего несущих слоев соответственно, а через  $v_1, v_2$  – аналогичные величины по направлению оси  $y$ .

Прогибы  $w$  (смещения по направлению оси  $z$ , перпендикулярно плоскости пластинки) несущих слоев и заполнителя, по предположению, совпадают. Система разрешающих уравнений устойчивости имеет вид:

$$C_{11} \frac{\partial^2 u_\beta}{\partial x^2} + C_{12} \frac{\partial^2 v_\beta}{\partial x \partial y} + \frac{G_{xz}}{H} \left( u_\beta - \left( H + \frac{h}{2} \right) \frac{\partial w}{\partial x} \right) = 0, \quad (5)$$

$$C_{22} \frac{\partial^2 v_\beta}{\partial x^2} + C_{12} \frac{\partial^2 u_\beta}{\partial x \partial y} + \frac{G_{yz}}{H} \left( v_\beta - \left( H + \frac{h}{2} \right) \frac{\partial w}{\partial y} \right) = 0, \quad (6)$$

$$Iw + \left( H + \frac{h}{2} \right) \left( I_1 \left( \frac{\partial u_\beta}{\partial x} \right) + I_2 \left( \frac{\partial v_\beta}{\partial y} \right) \right) + \frac{q}{2} \frac{\partial^2 w}{\partial x^2} = 0, \quad (7)$$

где

$$I = D_{11} \frac{\partial^4}{\partial x^4} + 2(D_{12} + 2D_{66}) \frac{\partial^4}{\partial x^2 \partial y^2} + D_{22} \frac{\partial^4}{\partial y^4}, \quad (8)$$

$$I_1 = C_{11} \frac{\partial^2}{\partial x^2} + (C_{12} + C_{66}) \frac{\partial^2}{\partial y^2}, \quad (9)$$

$$I_2 = C_{22} \frac{\partial^2}{\partial y^2} + (C_{12} + C_{66}) \frac{\partial^2}{\partial x^2}; \quad (10)$$

$$u_\beta = \frac{u_1 - u_2}{2}, \quad (11)$$

$$v_\beta = \frac{v_1 - v_2}{2}. \quad (12)$$

Здесь  $C_{ij}$  – компоненты матрицы мембранной жесткости одного несущего слоя ( $i, j = 1, 2, 6$ );  $D_{ij}$  – компоненты матрицы

изгибной жесткости одного несущего слоя ( $i, j = 1, 2, 6$ );  $G_{xz}$ ,  $G_{yz}$  – модули поперечного сдвига заполнителя.

Найдем решение задачи, полагая, что несущие слои пластины соединены диафрагмой. В этом случае решение системы (5)–(7) можно искать в виде [3]:

$$w = A \sin \frac{\pi mx}{a} \sin \frac{\pi ny}{b}, \quad (13)$$

$$u_\beta = B \cos \frac{\pi mx}{a} \sin \frac{\pi ny}{b}, \quad (14)$$

$$v_\beta = C \sin \frac{\pi mx}{a} \cos \frac{\pi ny}{b}, \quad (15)$$

где  $m$  и  $n$  целые числа. Подставив выражения (13)–(14) в систему (5)–(7), получим однородную систему уравнений, равенство нулю определителя которой приводит к выражению для параметра нагрузки

$$q = q(m, n), \quad (16)$$

Критическая нагрузка определяется из условия минимума параметра нагрузки (16) по числам  $m$  и  $n$

$$q_{cr} = \min_{(m,n)} [q(m, n)]. \quad (17)$$

Отметим, что из анализа структуры выражения для параметра нагрузки следует, что наименьшему значению  $q = q(m, n)$  соответствует  $n = 1$ . Таким образом, фактически, критическая нагрузка определяется путем минимизации (16) только по величине  $m$ .

При построении ограничений по прочности, будем полагать, что вся нагрузка воспринимается только продольными слоями обшивок, т. е. маложесткий заполнитель и поперечные слои нагрузки не несут. Тогда, в рамках данного предположения, условие прочности можно представить в виде:

$$\frac{\sigma}{\sigma_e} \leq 1, \quad (18)$$

где 
$$\sigma = \frac{q_0}{2h}, \quad \sigma_{\epsilon} = \frac{C_{11}}{b_{11}h} \sigma_{-\epsilon} . \quad (19)$$

Здесь  $b_{11}$  и  $\sigma_{-\epsilon}$  – соответственно жесткость и предел прочности при сжатии монослоя в направлении волокон;  $q_0$  – заданная сжимающая нагрузка.

Численные исследования задачи (1)–(4) методами нелинейного математического программирования показали, что наибольший эффект достигается в основном за счет изменения толщины заполнителя, а не счет варьирования числом продольных и поперечных слоев обшивок. В этом состоит основное отличие оптимизационного расчета трехслойной пластинки от аналогичного расчета обычной многослойной пластинки [10].

При проектировании трехслойных пластин можно использовать метод разделения параметров оптимизации на две группы: первая группа параметров определяется из условий прочности (толщины обшивок), а вторая группа (толщина заполнителя) – из условий устойчивости. Рекомендуемый алгоритм оптимального проектирования трехслойной пластинки, построенный на основе метода разделения параметров оптимизации состоит из следующих шагов.

1. Полагаем, что несущие слои состоят только из продольных монослоев:  $\theta_0 = 1$ .

2. По известной величине сжимающей нагрузки и пределу прочности материала при сжатии вычисляем толщину одного несущего слоя  $h = q_0 / (2\sigma_{1b})$ .

3. Вычисляем величину критической нагрузки для трехслойной пластинки при  $H=0$ . Проверяем выполнение условия устойчивости (3). Если это условие выполняется, то процесс оптимального проектирования завершается. Если условие (3) нарушается, то решаем уравнение относительно одного неизвестного  $H$ .

$$q_{cr}(H) = q_0.$$

Здесь  $q_0$  – заданная сжимающая нагрузка.

4. По найденным значениям толщин обшивок и заполнителя вычисляем массу оптимальной трехслойной пластинки (1).

В случае необходимости можно провести уточненные расчеты в любой системе инженерного анализа, например, в пакете ANSYS [1, 8]. Представленный алгоритм легко реализуется, например, в системах Mathematica [4] или Mathcad [9] и может быть использован при проведении типовых оптимизационных расчетов трехслойных пластин с многослойными обшивками.

### Библиографический список

1. *Басов К.А.* ANSYS: Справочник пользователя. М.: ДМК Пресс, 2005. 640с.
2. *Васильев В.В.* Механика конструкций из композиционных материалов. М.: Машиностроение, 1988. 272 с.
3. *Вольмир А.С.* Устойчивость упругих систем. М.: Физматгиз, 1963. 880 с.
4. *Воробьев Е.М.* Введение в систему "Математика". М.: Финансы и статистика, 1998. 262 с.
5. *Григолюк Э.И., Чулков П.П.* Устойчивость и колебания трехслойных оболочек. М.: Машиностроение, 1973. 170 с.
6. *Кобелев В.Н., Коварский Л.М., Тимофеев С.И.* Расчет трехслойных конструкций справочник. М.: Машиностроение, 1984. 304 с.
7. *Кусяков А.Ш.* Трехслойные оболочки минимальной массы // Вестник Пермского университета. Сер. Математика. Механика. Информатика. 2005. Вып.2. С. 166–173.
8. *Кусяков А.Ш.* Конечно-элементное моделирование в среде ANSYS / Перм. гос. ун-т. Пермь, 2007. 150 с.
9. *Макаров Е.Г.* Mathcad: учебный курс. СПб.: Питер, 2009. 384 с.
10. *Кусяков А.Ш.* Проектирование тонких пластин, работающих на устойчивость и прочность // Проблемы механики и управления. Нелинейные динамические системы: межвуз. сб. науч. тр. Пермь, 2013. Вып. 45. С.30–38.
11. *Сухинин С.Н.* Прикладные задачи устойчивости многослойных композитных оболочек. М.: ФИЗМАТЛИТ, 2010. 248 с.