## УСТОЙЧИВОСТЬ НЕСУЩИХ ЭЛЕМЕНТОВ КОНСТРУКЦИИ ПРИ СОПРЯЖЕННЫХ ВОЗДЕЙСТВИЯХ ФИЗИЧЕСКИХ ТЕМПЕРАТУРНЫХ ПОЛЕЙ И МЕХАНИЧЕСКИХ ЛОКАЛИЗОВАННЫХ И РАСПРЕДЕЛЕННЫХ ВНЕШНИХ СИЛОВЫХ НАГРУЗОК

## <sup>1</sup> Агаев В.Н., <sup>1</sup> Мартыненко Т.М., <sup>2</sup> Скляр О.Н., <sup>2</sup> Мартыненко И.М.

## <sup>1</sup> Университет гражданской защиты МЧС Республики Беларусь, Минск <sup>2</sup>УО «Белорусский национальный технический университет», Минск

Пластины и оболочки являются наиболее распространенными составными элементами инженерных конструкций. Повышенные требования к прочности и надежности при уменьшении материалоемкости создают сложные проблемы анализа напряженно-деформированного состояния (НДС) тонкостенных тел в условиях взаимодействия с переменными физическими полями. В связи с этим одной из задач механики тонкостенных конструкций является совершенствование методов расчета и проектирования пластин и оболочек сложной формы с различными законами изменения толщины, отверстиями, включениями, накладками при сопряженных воздействиях физических температурных полей и механических локализованных и распределенных внешних силовых нагрузок. Среди различных видов воздействий на элементы конструкций можно выделить класс термосиловых воздействий, когда неоднородность в термических условиях является сильным концентратором напряжений [1]. Термическое воздействие, играющее роль концентратора напряжений, - это неидеальный тепловой контакт. Возможная неоднородность или дефект межслоевого соединения приводят к неидеальному тепловому контакту. Эта неоднородность, локализованная в какой-либо области, являясь концентратором напряжений, может сильно влиять на распределение напряжений в конструкции [2-4]. Исследованию влияния такого вида локальных эффектов на НДС пластин и оболочек и посвящена данная работа.

Рассмотрим устойчивость тонкой подкрепленной оболочечной конструкции, квадратной и прямоугольной в плане, при действии физических температурных полей на несущие элементы конструкции. Устойчивость несущих элементов конструкции, или их поведение в условиях продольно – поперечного изгиба, зависит от формы поперечного сечения; так, стрингер с поперечным сечением, не имеющим осей симметрии, может потерять устойчивость, только одновременно скручиваясь и изгибаясь, в то время как в других случаях возможны также некоторые несвязанные формы потери устойчивости. Как и в задачах об изотермической устойчивости стержней [5], указанные вопросы возникают и тогда, когда на тело воздействует поле температур. В данной работе обсуждаются общая формулировка и решение задачи, причем для простоты анализ ограничивается важным частным случаем стержня бисимметричного сечения с минимальным главным моментом инерции  $I_z$  при этом в плоскости *xy* действует распределенная нагрузка q = q(x), а распределение температуры, таково, что  $M_{Ty} = 0$ . Тогда стрингерная система, не закручиваясь, изгибается в плоскости *xy*, а перемещение w=0.

Приложим силу *P*, которая считается положительной при сжатии. При этом предполагается что главная ось, соответствующая минимальному моменту инерции

поперечного сечения, перпендикулярна к плоскости xy. Так как  $P = EA \frac{\partial w}{dx}$ . Волны сжатия, вызываемые перемещениями концов, распространяются вдоль стрингеров со значительно большей скоростью, чем скорость, с которой происходит поперечное перемещение. Следовательно, можно считать сжимающую осевую силу P постоянной вдоль оси. Это означает, что выражение для сжимающей силы может быть заменено интегральным выражением, которое связывает сжимающую силу с перемещением ct за время t и с изменением расстояния между концевыми точками стрингера. Если поперечное сечение стрингера постоянно, то это выражение имеет вид

$$P = \frac{EA}{L} \left( ct - \frac{1}{2} \int_{0}^{L} \left( \left( \frac{\partial y}{\partial x} \right)^2 - \left( \frac{\partial y_0}{\partial x} \right)^2 \right) dx \right).$$
 [6]. Стрингерная система в конечном состоянии

получит прогиб w, а кривизна К изменится на величину

$$\delta K = \frac{d^2 w}{dx^2} + \frac{M_z + M_{T_z}}{EI_z},\tag{1}$$

связанную с действием дополнительного момента *Pw*. Исходя из обычного допущения о пропорциональности между кривизной и изгибающим моментом, получим, что

$$\delta K = -\frac{Pw}{EI_z},\tag{2}$$

или

$$EI_{z}\frac{d^{2}w}{dx^{2}} + Pw = M_{z} + M_{Tz},$$
(3)

или

$$\frac{d^2}{dx^2} \left( EI_z \frac{d^2 w}{dx^2} \right) + P \frac{d^2 w}{dx^2} = q - \frac{d^2 M_{Tz}}{dx^2}.$$
 (4)

В качестве основного уравнения для расчета нагретой стрингерной системы можно взять любое из последних двух уравнений. Их надо решить при следующих граничных условиях;

защемленный конец: 
$$w = 0$$
,  $\frac{dw}{dx} = 0$ ; (5)

свободно опертый конец 
$$w = 0$$
,  $EI_z \frac{d^2 w}{dx^2} = -M_{Tz}$ ; (6)

свободный конец 
$$EI_z \frac{d^2 w}{dx^2} = -M_{Tz}, \ \frac{d}{dx} \left( EI_z \frac{d^2 w}{dx^2} \right) + P \frac{dw}{dx} = -\frac{dM_{Tz}}{dx}.$$
 (7)

В указанных уравнениях члены, содержащие температуру  $M_{Tz}$ , входят только в правые части и поэтому оказывают такое же влияние, как и добавочная нагрузка P. Решения этой задачи, можно получить теми же методами, что и для оболочек с постоянной температурой [7]. Чтобы разделить влияние температуры и поперечных нагрузок решение сформулированной выше задачи удобно представить в виде двух частей. С этой целью определим компоненты прогибов  $w_T$  и  $w_q$  следующий образом. Величина  $w_T$  – это прогиб, который имела бы конструкция, если бы она была подвержен действию только температуры и продольной силы P, а поперечные нагрузки отсутствовали. Поэтому  $w_T$  удовлетворяет дифференциальному уравнению

$$\frac{d^2}{dx^2} \left( EI_z \frac{d^2 w_T}{dx^2} \right) + P \frac{d^2 w_T}{dx^2} = -\frac{d^2 M_{Tz}}{dx^2},$$
(8)

и граничным условиям (5) – (7). Величина  $w_q$  – это прогиб, который имела бы стрингерная система, если бы на нее действовали только поперечные нагрузки и продольная сила P, а влияние температуры не учитывалось [8]. Поэтому  $w_q$  удовлетворяет дифференциальному уравнению

$$\frac{d^2}{dx^2} \left( EI_z \frac{d^2 w_q}{dx^2} \right) + P \frac{d^2 w_q}{dx^2} = q , \qquad (9)$$

и следующим граничным условиям

защемленный конец 
$$w_q = 0$$
,  $\frac{dw_q}{dx} = 0$ ; (10)

свободно опертый конец  $w_q = 0$ ,  $\frac{d^2 w_q}{dx^2} = 0$ ; (11)

свободный конец 
$$EI_z \frac{d^2 w_q}{dx^2} = 0, \ \frac{d}{dx} \left( EI_z \frac{d^2 w}{dx^2} \right) + P \frac{dw}{dx} = 0.$$
 (12)

Решение полной задачи, когда действуют все нагрузки, можно представить в виде  $w = w_T + w_q$ . Основное преимущество указанного способа заключается в том, что составляющая прогиба  $w_q$  представляет собой решение задачи о продольно-поперечном изгибе. Что касается  $w_T$ , то ее в общем приходится определять для каждой конкретной задачи заново.

Рассмотрим случай, когда распределение температуры по длине представляется многочленом степени не выше третьей[9]

$$M_{Tz} = a_0 + a_1 x + a_2 x^2 + a_3 x^3 . aga{13}$$

В этом случае для стрингерной системы постоянного сечения уравнение (12) можно записать в виде

$$\frac{d^4V}{dx^4} + k^2 \frac{d^2V}{dx^2} = 0, \qquad (14)$$

где

$$V = w_T + \frac{M_{Tz}}{P}, \qquad (15)$$

и введено обозначение  $k = \sqrt{\frac{P}{EI_z}}$ . (16)

В этом случае непосредственно находим

$$w_T = \frac{M_{Tz}}{P} + b_0 + b_1 x + b_2 \sin kx + b_3 \cos kx$$
(17)

и затем, определяя из граничных условий (9) – (11) постоянные  $b_i$ , получаем окончательное решение.

Вычислим в явном виде значения прогиба  $w_T$  по формуле (17) для трех важных частных примеров, причем ограничимся случаем  $a_2 = a_3 = 0$ , так что

$$M_{T_z} = a_0 + a_1 x. (18)$$

Предположим, что стрингерная система имеет постоянное сечение, а его длина ограничена координатами x = 0 и x = L.

1. Оба конца защемлены. В этом случае продольная сила не влияет на прогиб  $w_T$ и поэтому (при нагрузке меньше критической) решение имеет вид

$$w_T = 0$$
 при  $P < P_{\kappa p.} = \frac{4\pi^2 E I_z}{L^2}$ , (19)

Однако, если бы постоянные  $a_2$  и  $a_3$  не равнялись нулю, то прогиб также отличался бы от нуля; он зависел бы от усилия Р и бесконечно возрос бы при критическом значении усилия, соответствующем условию  $kL = 2\pi$ , т. е. при значении  $P_{\kappa p.} = \frac{4\pi^2 E I_z}{r^2}$ , что равно критическому усилию для стрингерной системы с двумя

защемленными концами.

2. Оба конца свободно оперты. В этом случае решение имеет вид

$$w_T = -\frac{a_0}{P} \left( \frac{\cos kL - 1}{\sin kL} \sin kx + 1 - \cos kx \right) - \frac{a_1}{P} \left( x - L \frac{\sin kx}{\sin kL} \right), \tag{20}$$

и  $w_T$  стремится к бесконечности при  $kL = \pi$ , когда величина усилия *P* становится равной критическому значению для стрингерной системы данного типа, т.е. когда  $P_{\kappa p.} = \frac{\pi^2 E I_z}{I^2}.$ 

3. Консоль конец x = 0 заделан, конец x = L свободен. При указанных условиях на концах прогиб равен

$$w_T = -\frac{a_0}{P} \frac{1 - \cos kx}{\cos kL} - \frac{a_1}{P_k} \left( \left( \frac{kL - \sin kL}{\cos kL} \right) (1 - \cos kx) + kx - \sin kx \right), \tag{21}$$

Прогиб становится бесконечным при  $kL = \frac{\pi}{2}$ , когда усилие *P* принимает

значение  $P_{\kappa p.} = \frac{\pi^2 E I_z}{\Delta I^2}$  что соответствует критическому усилию для консольного

операния.

Напомним, что с точки зрения точной теории термоупругости указанные формулировки являются приближенными. Подытоживая результаты расчетов для пластин и оболочек, можно сделать вывод о характере напряженно-деформированного состояния пластин и оболочек, подвергаемых локальному нагреву. При локальном нагреве тонкостенного элемента возникает температурное поле, характеризуемое локализацией в области пятна нагрева. При решении задачи в стационарной постановке максимум интенсивности приходится на центр пятна нагрева. При решении нестационарной задачи максимум интенсивности нестационарных напряжений приходится в начальное время на область края пятна нагрева, и по мере прогрева максимум переходит в центр пятна нагрева.

Заключение. Повышение работоспособности зависит от частоты расположения и жесткости подкрепляющих элементов, которые весьма сложным образом влияют на процесс динамического деформирования и в частности на то, какая форма потери устойчивости (общая или местная) будет доминирующей. Результаты решения позволяют более детально назначать прочностные критерии для оболочек работающих под действием контактных термодинамических нагрузок.

## ЛИТЕРАТУРА

1. Вольмир, А.С. Устойчивость деформируемых систем / А.С. Вольмир. – М. : Наука, 1967. – 984 с.

- 2. Власов, В.З. Общая теория оболочек / В.З. Власов. М. : Физматгиз, 1949. 784 с.
- 3. Блейх, Ф. Устойчивость металлических конструкций / Ф. Блейх. М. : Физматгиз, 1959. – 544 с.
- 4. Тимошенко, С.П. Пластинки и оболочки / С.П.Тимошенко, С.В. Войковский-Кригер. – М. : Физматгиз, 1963.
- 5. Белов, Н.Н. Расчет железобетонных конструкций на взрывные и ударные нагрузки / Н.Н. Белов, Д.Г. Компаница, О.Г. Кумпяк, Н.Т. Югов. Томск : STT, 2004. 465 с.
- 6. Bangash, M.Y.H. Explosion-Resistant Building Structures / M.Y.H. Bangash, T. Bangash; Design, Analysis, and Case Studies. Berlin : Springer, 2006. 450 c.
- 7. Новожилов В.В. Теория тонких оболочек. Л.: Судпромгиз, 1962.– 432 с.
- 8. Abaqus. Analysis User's Manual. Introduction, Spatial Modeling, and Execution. Publisher Simulia, 2008. 711 p.
- 9. Matsagar Vasant A. Computing stress and displacement response of composite plates under blast. Disaster Advances. 2014. Vol. 7, No 1. P. 23–38.