

М. А. БУРЫШКИН

## ПРИМЕНЕНИЕ ТЕОРИИ ПРЕДСТАВЛЕНИЙ ГРУПП К ЛИНЕЙНЫМ ЗАДАЧАМ МЕХАНИКИ КОНСЕРВАТИВНЫХ СИСТЕМ

Учет симметрии механических систем в разнообразных расчетах связан с применением методов теории представлений групп [3—6]. С практической точки зрения весьма важен такой подход к исследованию симметричных инженерных конструкций, в котором бы эти методы — специфичные и зачастую громоздкие — непосредственно не участвовали. В работе [6] приведена методика статических расчетов пластин с циклической симметрией, отвечающая указанному условию. В данной работе эта методика распространяется на разнообразные линейные задачи механики консервативных систем, обладающих произвольной группой симметрии.

1. Группы симметрии реальных механических систем относятся к следующим двенадцати типам точечных групп:  $C_n$ ,  $D_n$ ,  $T$ ,  $O$ ,  $S_{2n}$ ,  $C_{nh}$ ,  $C_{nv}$ ,  $D_{nh}$ ,  $D_{nd}$ ,  $T_d$ ,  $T_h$  и  $O_h$  (описание этих групп приведено, например, в [1]), причем  $C_{nh} = C_n \times \mathcal{Z}_2$ ,  $D_{nh} = D_n \times C_{oh}$ ,  $D_{2n+1, d} = D_{2n+1} \times I$ ,  $T_h = T \times I$  и  $O_h = O \times I$  [1]. Последние равенства в общем виде записываются как  $G'' = G' \times E_2$ , где  $G''$  — любая из групп  $C_{nh}$ ,  $D_{nh}$ ,  $D_{2n+1, d}$ ,  $T_h$  и  $O_h$ ;  $G'$  и  $E_2$  — соответствующие  $G''$  группы с порядками, равными  $m'$  и двум. В дальнейшем через  $m$  обозначается порядок группы  $G$ ;  $l$  и  $m_j$  — число различных неприводимых представлений  $\tau_j$  и их размерность;  $l'$  — число неприводимых представлений группы  $G'$ , а  $q_j(G)$  и просто  $q_j$  —  $j$ -ый элемент группы  $G$ .

Каждая точечная группа характеризуется своей системой простых и зеркальных осей (здесь отражение рассматривается как зеркальный поворот на  $360^\circ$ ). Оси нумеруются, начиная с осей высшего порядка. Обозначения отражений, а также нумерация осей в пределах одного порядка совпадают с принятыми в [1], причем ось  $C_2^{(2)}$  группы  $O$  направляется вертикально вверх. Если множества простых поворотов вокруг осей некоторой группы первого рода расположить в соответствии с нумерацией осей, причем в каждом таком множестве повороты, отсчитываемые в направлении против часовой стрелки, располагать в порядке увеличения их углов, то элементы группы 1-го рода упорядочиваются и нумеруются, начиная с единичного. Неприводимые представления групп 1-го рода пронумерованы в [1].

Замечание 1. Если некоторое представление  $\tau_j$  группы  $G$  — комплексно, то с теми же оговорками, что и в [6], вместо  $\tau_j$  и  $\bar{\tau}_j$  рас-

считается уже приводимое представление, индуцируемое регулярным представлением группы  $G$  на объединение подпространств  $R_i^{(k)}$  и  $\bar{R}_i^{(k)}$  преобразующихся соответственно по  $\tau_i$  и  $\bar{\tau}_i$ . Указанному представлению приписывается наименьший из номеров представлений  $\tau_i$  и  $\bar{\tau}_i$ . Таково, например, второе представление группы  $T$ .

Упорядочивание множества зеркальных поворотов групп  $C_{nh}$ ,  $S_{2n}$ ,  $D_{2nd}$  и  $T_d$  аналогично множеству простых поворотов и подчинение первого множества второму определяет способ нумерации элементов этих групп. Удобно считать, что номера одинаковых неприводимых представлений изоморфных групп совпадают.

Теперь естественно пронумеровать элементы и неприводимые представления групп  $C_{nh}$ ,  $D_{nh}$ ,  $D_{2n+1, d}$ ,  $T_h$  и  $O_h$  по следующему принципу:  $g_j(G'') = g_j(G')$ ,  $g_{i+m}(G'') = g_i(E_2)g_i(G')$ , ( $j = 1, 2, \dots, m'$ ) и  $\tau_i'' = \tau_i' \times \vartheta_i$ ;  $\tau_{i+l}' = \tau_i' \times \vartheta_l$ , ( $\nu = 1, 2, \dots, l'$ ), где  $\tau_i'$  и  $\tau_i''$  —  $\nu$ -ые неприводимые представления групп  $G''$  и  $G'$ , а  $\vartheta_1$  и  $\vartheta_2$  — неприводимые представления группы  $E_2$ , причем  $\vartheta_1$  — единичное представление.

Пусть область  $\Omega$  трехмерного пространства обладает точечной группой  $G$  симметрии,  $x \in \Omega$  — произвольная точка этой области, а  $p$  и  $p(x)$  — определенная в  $\Omega$  вектор-функция и ее значение в точке  $x$ . Действуя элементом симметрии  $g_j \in G$  ( $j = 1, 2, \dots, m$ ) на точку  $x$  и вектор-функцию  $p$ , получим соответственно точку  $g_j x$  и функцию  $p_j$ , которая точке  $x$  ставит в соответствие вектор  $g_j p(g_j^{-1}x)$ . Согласно [2] справедливы разложения

$$p = \sum_{\nu=1}^l \sum_{\mu=1}^{m_\nu} p_{\nu\mu}^{(\nu)}; \quad p_{\nu\mu}^{(k)} = \sum_{j=1}^m c_{\nu\mu}^{(kj)} p_j; \quad (\nu = 1, 2, \dots, l; \mu, k = 1, 2, \dots, m_\nu) \quad (1)$$

Коэффициенты  $c_{\nu\mu}^{(kj)}$  и матрицы  $\hat{\tau}_\nu(g_j)$  представлений  $\tau_\nu$  для групп  $C_n$  и  $C_{nh}$  приведены в [6]. Для групп  $T$  и  $O$  эти коэффициенты и  $\mu k$ -е элементы  $\hat{\tau}_{\nu\mu k}(g_j)$  ( $\nu = 1, 2, \dots, l$ ;  $j = 1, 2, \dots, m$ ;  $k, \mu = 1, 2, \dots, m_\nu$ ) указанных матриц даны в табл. 1. В случае одномерных представлений матрицы  $\hat{\tau}_\nu(g_j)$  вырождаются в скаляры, являющиеся значениями характеров этих представлений. Для групп  $D_{nh}$ ,  $S_{2n}$ ,  $D_{2nd}$  и  $T_d$  соответственно имеющимся изоморфизмам попросту переставляются коэффициенты и матрицы групп  $C_{nh}$ ,  $C_{2n}$ ,  $D_{2n}$  и  $O$ .

Замечание 2. Приведем необходимые соответствия между номерами элементов изоморфных групп:  $g_j(S_{2n}) \leftrightarrow g_{2j-1}(C_{2n})$ ,  $g_{j+n}(S_{2n}) \leftrightarrow \dots \leftrightarrow g_{2j}(C_{2n})$ ,  $j = 1, 2, \dots, n$ ;  $g_j(D_{2nd}) \leftrightarrow \dots \leftrightarrow g_{2j-1}(D_{4n})$ ,  $g_{2n-j}(D_{2nd}) \leftrightarrow \dots \leftrightarrow g_{4n-2j-1}(D_{4n})$ ,  $g_{4n-j}(D_{2nd}) \leftrightarrow \dots \leftrightarrow g_{4n-2j}(D_{4n})$ ,  $j = 1, 2, \dots, 2n$ ;  $g_j(D_n) \leftrightarrow \dots \leftrightarrow g_j(C_{2n})$ ,  $j = 1, 2, \dots, 2n$ ;  $T_d \leftrightarrow O$ : 1 — 1; 2 — 17; 3 — 18; 4 — 16; 5 — 15; 6 — 13; 7 — 14; 8 — 12; 9 — 11; 10 — 3; 11 — 6; 12 — 9; 13 — 2; 14 — 4; 15 — 5; 16 — 7; 17 — 10; 18 — 8; 19 — 21; 20 — 20; 21 — 22; 22 — 23; 23 — 19; 24 — 24.



Наконец, коэффициенты  $c_{\nu\mu}^{(kj)}$  и матрицы  $\hat{\tau}_\nu(g_j)$  для любой группы  $G'' = G' \times E_2$  определяются из равенств:  $c_{\nu\mu}^{(kj)}(G'') = c_{\nu\mu}^{(kj)}(G') = c_{\nu+l', \mu}^{(kj)}(G') = -c_{\nu+l', \mu, j+m}^{(kj)}(G') = \frac{1}{2} c_{\nu\mu}^{(kj)}(G')$ ;  $\hat{\tau}_\nu[g_j(G'')] = \hat{\tau}_\nu[g_{m+j}(G')] = \hat{\tau}_\nu[g_j(G')]$ ;  $\hat{\tau}_\nu[g_j(G'')] = -\hat{\tau}_{\nu+l'}[g_{m+j}(G')] = \hat{\tau}_\nu[g_j(G')]$ ;  $\nu = 1, 2, \dots, l'$ ;  $j = 1, 2, \dots, m$ ;  $k, \mu = 1, 2, \dots, m$ .

Через  $\Omega_1$  обозначается элементарная ячейка области  $\Omega$ . Положим для конкретности, что в зависимости от типа группы  $G$  ячейка  $\Omega_1$  ограничивается следующими плоскостями:  $C_n - \Pi(e)$  и  $\Pi(C_n)$ ;  $D_n - \Pi(C_n, C_2^{(2)})$ ,  $\Pi(C_n, C_2^{(3)})$ ,  $\Pi(C_2^{(2)}, C_2^{(1)})$  и  $\Pi(C_2^{(2)}, C_2^{(3)})$ ;  $T - \Pi(C_3^{(4)}, C_3^{(1)})$ ,  $\Pi(C_3^{(4)}, C_3^{(2)})$ ,  $\Pi(C_3^{(1)}, C_3^{(3)})$  и  $\Pi(C_3^{(1)}, C_3^{(2)})$ ;  $\theta - \Pi(C_4^{(1)}, C_4^{(3)})$ ,  $\Pi(C_4^{(1)}, C_4^{(4)})$ ,  $\Pi(C_4^{(2)}, C_4^{(3)})$  и  $\Pi(C_4^{(2)}, C_4^{(4)})$ ;  $S_{2n} - \Pi(e)$  и  $\Pi(S_{2n})$ ;  $C_{nh} - \Pi(e)$ ,  $\Pi(C_n)$  и  $\Pi(\sigma)$ ;  $C_{nv} - \Pi(\sigma_1)$  и  $\Pi(\sigma_2)$ ;  $D_{nh} - \Pi(\sigma_1)$ ,  $\Pi(\sigma_2)$  и  $\Pi(\sigma)$ ;  $D_{nd} - \Pi(\sigma_1)$ ,  $\Pi(\sigma_2)$ ,  $\Pi(C_2^{(2)}, C_2^{(1)})$  и  $\Pi(C_2^{(2)}, C_2^{(3)})$ ;  $T_d - \Pi(\sigma_{23})$ ,  $\Pi(\sigma_{13})$  и  $\Pi(\sigma_{12})$ ;  $T_h - \Pi(\sigma_{14})$ ,  $\Pi(C_3^{(1)}, C_2^{(1)})$  и  $\Pi(C_3^{(1)}, C_2^{(2)})$ ;  $O_h - \Pi(\sigma_1)$ ,  $\Pi(\sigma_{12})$  и  $\Pi(\sigma_{14})$ . Здесь  $\Pi(e)$  — произвольная полуплоскость, проходящая через ось  $C_n$ ;  $\Pi(C_n)$  и  $\Pi(S_{2n})$  — полуплоскости, полученные из  $\Pi(e)$  воздействием элементов  $C_n$  и  $S_{2n}$ ;  $\Pi(C_n^{(i)}, C_n^{(j)})$  — полуплоскость, проходящая через оси  $C_n^{(i)}$ ,  $C_n^{(j)}$  и ограниченная последней,  $\Pi(\sigma_i)$  — плоскость отражения  $\sigma_i$ .

2. Пусть упругая механическая система  $S$  занимает область  $\Omega$ . Тогда в подобласти  $\Omega_1$  располагается элементарная ячейка  $S_1$  системы  $S$  [4]. Введем в  $\Omega_1$  координатную систему  $u_1, v_1, z_1$ . Действуя на  $\Omega_1$  элементом симметрии  $g_j \in G$ , получим новую подобласть  $\Omega_j$  с координатной системой  $u_j, v_j, z_j$ . Вектор-функция  $p$ , заданная на  $\Omega_1$ , определена и в  $\Omega_j$  ( $j = 1, 2, \dots, m$ ), где может быть выражена как вектор-функция  $p(u_j, v_j, z_j)$  соответствующих координат. Если  $r, q$  и  $f$  — перемещения, внешние и инерционные силы в точках системы  $S$ , то из принципа виртуальных перемещений следует такое уравнение движения:

$$\delta V = \int_{\Omega} (q + f) \delta r \quad (2)$$

где  $V$  — потенциальная энергия системы  $S$ .

Следствием симметрии является тот факт, что перемещения точек системы  $S$  под нагрузкой  $p_j$  определяются вектор-функцией  $r_j$ . Тогда в силу разложения (1) и линейности задачи нагрузке  $q_{\nu k}^{(k)}$  отвечает вектор-функция  $r_{\nu k}^{(k)}$  перемещений системы  $S$ . В связи с этим при нагрузке типа  $q_{\nu k}^{(k)}$ , используя выражение

$$\int_{\Omega} p_{\nu\mu}^{(k)} f_{\nu\mu}^{(k)} d\Omega = \delta_{\nu\mu} \cdot \delta_{\nu\mu} \cdot \frac{m}{m} \sum_{\nu=1}^{m_1} \int_{\Omega_\nu} p_{\nu\mu}^{(k)}(u_\nu, v_\nu, z_\nu) f_{\nu\mu}^{(k)}(u_\nu, v_\nu, z_\nu) d\Omega_\nu \quad (3)$$

в котором под  $f$ , как и под  $p$ , понимается произвольная вектор-функция, заданная на  $\Omega$ , а  $\delta_{\nu\alpha}$  и  $\delta_{\nu\beta}$  — символы Кронекера, и которое является естественным обобщением аналогичного равенства из [6], можно показать тем же путем, что и в [6], справедливость записи уравнения (2) в следующей форме:

$$\sum_{\nu=1}^{m_1} \delta V_1^{(\nu,k)} = \sum_{\nu=1}^{m_1} \int_{\Omega_1} (q_{\nu\alpha}^{(k)} + f_{\nu\alpha}^{(k)}) (\delta r)_{\nu\alpha}^{(k)} d\Omega_1 \quad (4)$$

где  $V_1^{(\nu,k)}$  — потенциальная энергия ячейки  $S_1$  в случае, когда перемещения системы  $S$  имеют вид  $r_{\nu\alpha}^{(k)}$ . Соответственно [6] выражение (4) трактуется как уравнение движения (в частном случае — равновесия) системы  $S_1$ , состоящей из  $m_1$  элементарных ячеек  $S_{\nu 1}$ , совпадающих с  $S_1$  и нагруженных внешними силами по схеме  $q_{\nu\alpha}^{(k)}$ , при которой на ячейку  $S_{\nu 1}$  действует нагрузка  $q_{\nu\alpha}^{(k)}(u_1, v_1, z_1)$ .

Нетрудно получить такие соотношения

$$p_{\nu\alpha}^{(k)}(u_j, v_j, z_j) = q_j \sum_{\mu=1}^{m_1} \delta_{\nu\mu}^{(\mu)} (q_j^{-1}) p_{\mu\alpha}^{(k)}(u_1, v_1, z_1) \quad (5)$$

Из (5) видно, что деформативное, а следовательно, и напряженное состояние  $S_1$ , нагруженной по схеме  $q_{\nu\alpha}^{(k)}$ , полностью характеризуют соответствующие состояния всей системы  $S$ . Поэтому в случае линейной механической задачи оказывается возможным вместо непосредственного нахождения составляющих  $w_{\nu\alpha}^{(k)}$  искомой функции  $w$  определять порождающие их функции  $w_{\nu\alpha}^{(k)}(u_1, v_1, z_1)$ , которые для ячеек  $S_{\nu 1}$  ( $\nu = 1, 2, \dots, m_1$ ) системы  $S$  имеют тот же физический смысл, что и функция  $w$  для системы  $S$ .

Плоскости, ограничивающие  $\Omega_1$ , разбиваются на три категории: а) плоскости типа  $\Pi(\tau_j)$ , б) пары плоскостей  $\Pi(C_n^{(i)}, C_n^{(j)})$  и  $\Pi(C_n^{(i)}, C_n^{(j)})$ , для которых элемент  $C_n^{(i)}$  переводит первую плоскость пары во вторую (частным случаем является пара  $\Pi(e)$  и  $\Pi(C_n)$ ), в) пары плоскостей  $\Pi(e)$  и  $\Pi(S_{2n})$ .

Пусть  $x(C_n^{(i)}, C_n^{(j)}) \in \Pi(C_n^{(i)}, C_n^{(j)})$ ,  $x(e) \in \Pi(e)$ ,  $x(S_{2n}) \in \Pi(S_{2n})$ ,  $x(C_n) \in \Pi(C_n)$ ,  $x(\tau_j) \in \Pi(\tau_j)$ , причем  $C_n^{(i)} x(C_n^{(i)}, C_n^{(j)}) = x(C_n^{(i)}, C_n^{(j)})$ ;  $S_{2n} x(e) = x(S_{2n})$ ;  $C_n x(e) = x(C_n)$ . Тогда из (5) следует

$$p_{\nu\alpha}^{(k)} [x(C_n^{(i)}, C_n^{(j)})] = C_n^{(i)} \sum_{\lambda=1}^{m_1} \delta_{\nu\lambda}^{(\lambda)} [(C_n^{(i)})^{-1}] p_{\lambda\alpha}^{(k)} [x(C_n^{(i)}, C_n^{(j)})] \quad (6)$$

$$p_{\nu\alpha}^{(k)} [x(C_n)] = C_n \sum_{\mu=1}^{m_1} \delta_{\nu\mu}^{(\mu)} (C_n^{-1}) p_{\mu\alpha}^{(k)} [x(e)] \quad (7)$$

$$p_{\alpha}^{(k)}[x(S_{2\alpha})] = S_{2\alpha} \sum_{i=1}^{m_0} \frac{1}{\sigma_i} \varphi_{\sigma_i}^{(k)}(S_{2\alpha}^{-1}) p_{\alpha}^{(k)}[x(\varepsilon)] \quad (8)$$

$$p_{\alpha}^{(k)}[x(\sigma_i)] = \sigma_i \sum_{j=1}^{m_0} \frac{1}{\sigma_j} \varphi_{\sigma_j}^{(k)}(\sigma_i) p_{\alpha}^{(k)}[x(\sigma_j)] \quad (9)$$

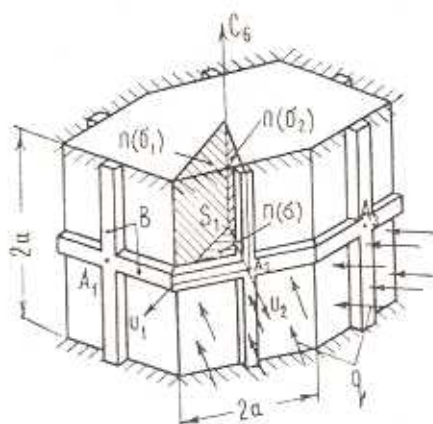
Весь порядок методики из [6] переносится таким образом на рассматриваемые в данной работе задачи. Функции нагрузки  $q_{\alpha}^{(k)}(u_1, v_1, z_1)$  ячеек  $S_{2\alpha}$  имеют вид (при  $q_j = q_j^{(1)}$ ):

$$q_{\alpha}^{(k)}(u_1, v_1, z_1) = \sum_{j=1}^m c_{\alpha j}^{(k)} q_j q(u_j, v_j, z_j) \quad (10)$$

а их граничные условия определяются выражениями (6), (7), (8) и (9).

Изложенный подход может быть применен в статических и динамических расчетах симметричных пластинчатых систем (с упругим основанием и без него) и оболочек при наличии ребер жесткости, сосредоточенных масс и нагрузок, в симметричных задачах теории упругости и т. д.

*Пример.* Система из шести пластин, подкрепленных ребрами жесткости, вместе с внешней нагрузкой изображена на фиг. 1. Элементы симметрии образуют группу  $D_{6h} = D_6 \times C_{2h}$ . Искомыми являются прогибы пластин в точках  $A_2$  и  $A_1$ . Перемещения пластин в своей плоскости будем пренебрегать. Предположим также, что силовые факторы в плоскостях пластин малы по сравнению с критическими.

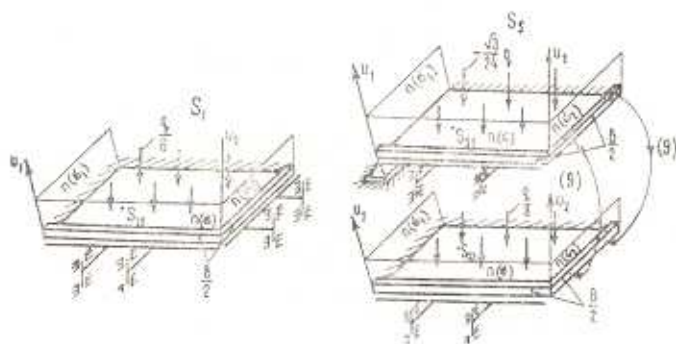


Фиг. 1.

Примем  $\frac{B}{Da} = 0.25$  ( $B$  — изгибная жесткость ребер). Для группы  $D_{6h}$ :

$m = 24$ ,  $l = 12$ ,  $m_1 = m_2 = m_3 = m_4 = m_5 = m_6 = m_7 = m_8 = m_9 = m_{10} = 1$ ,  
 $m_{11} = m_{12} = m_{13} = m_{14} = m_{15} = m_{16} = m_{17} = m_{18} = m_{19} = m_{20} = m_{21} = m_{22} = m_{23} = m_{24} = 2$ . Строим системы  $S_v$  ( $v = 1, 2, \dots, 12$ ) и загружаем их

по схемам  $q^{(k)}$  ( $k=1, 2, \dots, m$ ), убеждаемся, что ненулевые прогибы в точке  $A_2$  имеют место только для  $S_1$ ,  $S_2$  и  $S_3$ . Системы  $S_1$  и  $S_3$ , нагруженные соответственно по схемам  $q^{(1)}$  и  $q^{(3)}$ , приведены на фиг. 2.



Фиг. 2.

Используя формулу (10), находим  $q_{11}^{(1)} = \frac{1}{6}q$ ;  $q_{51}^{(1)} = \frac{1}{8}q$ ;  $q_{52}^{(1)} = -\frac{1}{8}q$ ;  $q_{51}^{(2)} = -\frac{1}{24}q$ ;  $q_{52}^{(2)} = -\frac{1}{24}q$ ;  $q_{61}^{(2)} = \frac{1}{8}q$ ;  $q_{62}^{(2)} = \frac{1}{8}q$ ;  $q_{61}^{(3)} = -\frac{1}{24}q$ ;  $q_{62}^{(3)} = \frac{1}{24}q$ ;  $q_{61}^{(3)} = -\frac{1}{24}q$ . Определим прогибы  $w$  систем  $S_1$ ,  $S_2$  и  $S_3$ , например, методом сеток, получаем

$$\begin{aligned} w_{11}^{(1)}(A_2) &= 0.00305 \frac{qa^4}{D}; & w_{51}^{(1)}(A_2) &= 0.0025 \frac{qa^4}{D}; & w_{52}^{(1)}(A_2) &= -0.0044 \frac{qa^4}{D}; \\ w_{51}^{(2)}(A_2) &= -0.0015 \frac{qa^4}{D}; & w_{52}^{(2)}(A_2) &= 0.0025 \frac{qa^4}{D}; & w_{61}^{(2)}(A_2) &= 0.0032 \frac{qa^4}{D}; \\ w_{62}^{(2)}(A_2) &= -0.0018 \frac{qa^4}{D}; & w_{61}^{(3)}(A_2) &= 0.0018 \frac{qa^4}{D}; & w_{62}^{(3)}(A_2) &= -0.0011 \frac{qa^4}{D}. \end{aligned}$$

Используя соотношение (5), находим

$$\begin{aligned} w_{11}^{(1)}(A_1) &= 0.00305 \frac{qa^4}{D}; & w_{51}^{(1)}(A_1) &= -0.0025 \frac{qa^4}{D}; & w_{52}^{(1)}(A_1) &= 0.0025 \frac{qa^4}{D}; \\ w_{61}^{(1)}(A_1) &= -0.0032 \frac{qa^4}{D}; & w_{62}^{(1)}(A_1) &= -0.0011 \frac{qa^4}{D} \end{aligned}$$

Тогда из разложения (1) окончательно следует, что

$$w(A_1) = -0.00125 \frac{qa^4}{D}; \quad w(A_2) = 0.0103 \frac{qa^4}{D}.$$

С помощью соотношения (5) нетрудно, между прочим, проверить, что имеет место равенство  $w(A_2) = w(A_1)$ , обусловленное симметрией нагрузки.

В заключение заметим, что точность проведенного расчета связана исключительно с решением систем  $S_1$ ,  $S_2$  и  $S_3$ .

Одесский

инженерно-строительный институт.

Поступила 10 III 1972

Մ. Լ. ԲՈՒՐՅՈՒՏԿԻՆ

ԿՈՆՍԵՐՎԱՏԻՎ ՍԻՍՏԵՄՆԵՐԻ ՄԵԽԱՆԻԿԱՅԻ ԳՐԱՅԻՆ ԽՆԴԻՐՆԵՐՈՒՄ  
ԽՄԲԵՐԻ ՆԵՐԿԱՅԱՑՈՒՄՆԵՐԻ ՏԵՍՈՒԹՅԱՆ ԿԻՐԱՌՈՒԹՅՈՒՆԸ

Ա մ փ ո փ ո ս մ

Հեղինակի նախորդ հոդվածներից մեկում [6] ցիկլիկ սիմետրիայով սալերի ստատիկական հաշվարկների համար առաջարկվել է եղանակ: Ներկա աշխատանքում այդ եղանակը կիրառվել է կոնսերվատիվ սխեմաների մեխանիկայի տարբեր դժային խնդիրների լուծման համար:

Գրտարկվում է սիմետրիայի կետային խումբ տիրապետող դժային կոնսերվատիվ սխեմա: Յուրջ է տրվում, որ եթե արտաքին բեռը ձևափոխվում է ըստ սիմետրիայի խմբի շրջից ներկայացման, այդ դեպքում սկզբնական սխեմայի փոխարեն կարելի է օգտագործել ավելի պարզ սխեմա, ընդհանրապես ասած, մի քանի պարզ բնիշներից բաղկացած, որոնց վրա կիրառված են որոշակի կապեր:

THE APPLICATION OF GROUP REPRESENTATION THEORY  
TO LINEAR PROBLEMS OF THE CONSERVATIVE SYSTEM  
MECHANICS

M. L. BURYSHKIN

S u m m a r y

The simplification of linear conservative system calculations is investigated for the systems possessing a point group of symmetry. The technique of control for similar simplifications has been suggested, which is based on the mechanical treatment of „elementary cell“ method and is independent on that of conservative system calculation.

Л И Т Е Р А Т У Р А

1. Любарский Г. Я. Теория группы и ее применение в физике. ГИФМА, М., 1958.
2. Каплан И. Г. Симметрии многоэлектронных систем. Наука, М., 1969.
3. Удилов В. В., Ковбаса Г. Т. Исследование собственных колебаний стержневых систем с групповой симметрией. Сб. „Кибернетика и вычислительная техника“, в. 1. „Наукова думка“, Киев, 1969.
4. Фокин В. М. О методике элементарной ячейки при расчете колебаний симметричных стержневых систем. Сб. „Техническая кибернетика“, в. 1. „Наукова думка“, Киев, 1970.
5. Бурыйшкын М. А. О свободных колебаниях регулярных цепных систем. ПМ, Киев, 1971.
6. Бурыйшкын М. А., Селетнов В. А. О равновесии симметричных пластин. Докл. АН Арм. ССР, т. XV, №3, 1972.