

КОЛЕБАНИЯ УПРУГОГО ДНИЩА С ПРОТЕКАЮЩЕЙ ЖИДКОСТЬЮ

Рассмотрена задача о малых колебаниях упругого перфорированного днища топливного бака с протекающей жидкостью, частично заполняющей жесткую оболочку вращения. Задача рассмотрена в линейной квазистационарной постановке.

Колебания упругого днища топливного бака с жидкостью, частично заполняющей жесткую оболочку, ранее рассматривали в работах [1–4]. В настоящей работе тонкостенный топливный бак представляет собой конструкцию, состоящую из жесткой оболочки, стыковочного шпангоута и частично перфорированного упругого днища, имитирующего заборное устройство. Подобная задача актуальна при исследовании продольных колебаний ракеты с топливными баками, содержащими внутрибаковые элементы (ВБЭ) и заборные устройства (ЗУ). Влияние ВБЭ и ЗУ на колебания упругого днища с жидкостью учитывается обобщенными коэффициентами гидравлического сопротивления, приведенными к поверхности ЗУ.

Постановка задачи. Введем цилиндрическую систему координат $Ox\eta\zeta$ с началом в середине невозмущенной свободной поверхности Γ_0 .

За невозмущенное состояние жидкости принимается установившееся напорное течение вязкого несжимаемого жидкого топлива, характеризующееся средней постоянной скоростью опускания V_0 невозмущенной свободной поверхности Γ_0 и средней постоянной скоростью V_Σ^0 на поверхности слива Σ , а также потерями напора на местные сопротивления и трение жидкости по длине топливного бака. К элементам, которые влияют на потерю энергии по длине топливного отсека, можно отнести тоннельную трубу, радиальные ребра, обечайку бака. Очевидно, такие ВБЭ, как кольцевые ребра, шпангоуты, перфорированные пластины и другие элементы влияют на диссипацию энергии, обусловленную местными гидравлическими сопротивлениями. За невозмущенное состояние упругой конструкции принимается состояние, отвечающее решению статической задачи о равновесии упругой конструкции под действием давления, вызванного невозмущенным движением жидкости.

При рассмотрении возмущенного движения жидкость предполагается идеальной, совершающей малые безвихревые волновые движения и имеющей потенциал смещения $\chi(x, t)$. Дно полости считается

настолько пологим, что при определении потенциала смещения жидкости граничные условия можно перенести на плоскость $x = -H$, совпадающую с поверхностью слива, что позволяет рассматривать днище как упругую пластину или упругое кольцо.

Уравнения возмущенного движения. Задача о малых возмущенных движениях рассматриваемой механической системы может быть сформулирована в следующем виде:

$$\Delta\chi = 0; \quad \chi = 0 \text{ на } \Gamma_0; \quad \frac{\partial\chi}{\partial x} = 0 \text{ на } S; \quad \frac{\partial^2\chi}{\partial t^2} = \gamma \left(\frac{\partial^2\chi}{\partial t \partial x} - \dot{w}_d \right) \text{ на } \Sigma, \quad (1)$$

$$D\Delta\Delta w_d + \rho_d \delta_d \frac{\partial^2 w_d}{\partial t^2} = -\rho \frac{\partial^2 \chi}{\partial t^2} \text{ на } \Sigma, \quad (2)$$

где $\chi(x, r, t)$ — потенциал малых смещений частиц жидкости в возмущенном движении; $w_d(r, t)$ — нормальное перемещение днища; D — цилиндрическая жесткость; δ_d — толщина днища; ρ_d, ρ — плотность материала днища и жидкости; $\gamma = \zeta_\Sigma V_\Sigma^0$ — обобщенный коэффициент гидравлических потерь; ζ_Σ — приведенный коэффициент сопротивления топливного бака; E — модуль упругости материала днища; ν — коэффициент Пуассона. Потенциал смещений $\chi(x, r, t)$ представляет в виде суммы $\chi = \phi_1 + \phi_2$, где

$$\begin{aligned} \phi_1 &= \sum_{j=1}^{\infty} \left[x + \sum_{n=1}^{\infty} C_{jn} X_n(x) R_n(r) \right] U_j(t); \\ \phi_2 &= \sum_{n=1}^{\infty} \frac{r_0}{\xi_n} R_n(r) Z_n(x) q_n(t); \quad X_n(x) = \frac{Z_n(x)}{Z'_n(-H)}. \end{aligned} \quad (3)$$

Здесь $u_j(t), q_n(t)$ — обобщенные координаты днища и жидкости;

$$R_n(r) = \frac{J_0(k_n r)}{J_0(\xi_n)}; \quad Z_n(x) = \frac{\text{Sh } k_n x}{\text{Sh } k_n H};$$

$$C_{jn} = \frac{2}{r_0^2} \int_0^{r_0} Y_j(r) R_n(r) r dr;$$

ξ_n — корень функции Бесселя ($J_1(\xi) = 0$); r_0 — радиус цилиндрической обечайки; $Y_j(r)$ — полная система функций ($0 \leq r \leq r_0$), замкнутая по отношению к $w_d(r, t)$.

Подставив потенциалы смещений в уравнения (1) и (2), получим систему уравнений возмущенного движения:

$$D\Delta\Delta w + \rho_d \delta_d \frac{\partial^2 w}{\partial t^2} = -\rho \frac{2H}{r_0^2} \int \frac{\partial^2 w}{\partial t^2} r dr - \rho r_0 \sum_{n=1}^{\infty} \frac{R_n(r)}{\xi_n} \ddot{q}_n(t) -$$

$$-\frac{2}{r_0^2} \sum_{n=1}^{\infty} \left(\int \frac{\partial^2 w}{\partial t^2} R_n(r) r dr \right) \frac{R_n(r)}{k_n \operatorname{cth} k_n H} -$$

$$-(\rho_d \delta + \rho H) \frac{\partial^2 U}{\partial t^2}; \quad C_n = \frac{2}{r_0^2} \int_0^{r_0} Y(r) R_n(r) r dr; \quad (4)$$

$$\sum_{n=1}^{\infty} R_n(r) \ddot{q}_n \xi_n^{-1} + \gamma \sum_{n=1}^{\infty} R_n(r) \xi_n^{-1} \operatorname{th} k_n H \dot{q}_n - \sum_{n=1}^{\infty} C_n \ddot{U} R_n(r) = 0. \quad (5)$$

Собственные колебания. Предположим, что

$$w(r, t) = Y(r)U(t); \quad U(t) = U_0 e^{\omega t}; \quad q_n = q_n^0 e^{\omega t}; \quad (6)$$

$$Y(r_0) = Y'_r(r_0) = 0; \quad Y(r_1) = Y'_r(r_1) = 0$$

тогда, подставив соотношения (6) в выражения (4) и (5), можно получить уравнения, содержащие параметры U_0 и q_n^0 , а исключив из преобразованных уравнений q_n^0 , прийти к интегродифференциальному уравнению для функции $Y(r)$:

$$D \left(\frac{d^2}{dr^2} + \frac{1}{2} \frac{d}{dr} \right)^2 Y(r) + \rho_d \delta_d \omega^2 Y(r) = -\rho H \omega^2 \frac{2}{r_0^2} \int_0^{r_0} Y(r) r dr -$$

$$-\omega^2 \rho \frac{2}{r_0^2} \sum R_n(r) \left(k_n \operatorname{cth} k_n H + \frac{\omega}{\gamma} \right)^{-1} \int_0^{r_0} Y(r) R_n(r) r dr. \quad (7)$$

Решение уравнения (7), удовлетворяющее граничным условиям, приводит к трансцендентному уравнению для определения числа ζ , которое для сплошной пластины имеет вид

$$\frac{J_0(\zeta)}{J_1(\zeta)} + \frac{I_0(\zeta)}{I_1(\zeta)} -$$

$$-\sum_{n=1}^{\infty} \frac{4}{\zeta \left(1 - \frac{\xi_n^4}{\zeta^4} \right) \left[\xi_n \frac{\rho_d \delta}{\rho r_0} \left(\operatorname{cth} \xi_n \bar{H} + \frac{i \zeta^2 \bar{\delta}}{\bar{\gamma} \xi_n \sqrt{12}} \right) \left(1 - \frac{\xi_n^4}{\zeta^4} \right) + 1 \right]} =$$

$$= \frac{4}{\zeta \left[1 + \frac{\rho_d \delta}{\rho r_0 \bar{H}} \right]}, \quad (8)$$

где $\bar{\delta} = \delta/r_0$; $\bar{H} = H/r_0$; $\bar{\gamma} = (\gamma/a)\sqrt{1-\nu^2}$; $\lambda = i\zeta^2 \bar{\delta}/\sqrt{12}$, $\omega^2 = \lambda^2 E/(\rho_d r_0^2 (1-\nu^2))$.

Трансцендентное уравнение для кольца ввиду громоздкости здесь не приводится.

Результаты расчета при $\bar{\delta} = 1/375$, $\rho/\rho_d = 0,363$, $\bar{H} = 3$, $\nu = 0,3$, $a = 5000$ м/с, $E = 7,2 \cdot 10^{10}$ Н/м², $l = r_1/r_0$ приведены в таблице.

Топливный бак

l	сухой		с жидкостью			
			без слива ($\gamma = \infty$)		со сливом ($\gamma = 1$)	
	ζ_1	λ_1	ζ_1	λ_1	ζ_1	λ_1
0	3,19	$0,523 \cdot 10^{-3}$	0,8134	$0,509 \cdot 10^{-3}$	$\pm 0,0065 \pm 0,8177i$	$\pm 8,18 \cdot 10^{-6} \pm 0,5146 \cdot 10^{-3}i$
0,2	5,88	0,02664	4,947	0,018839	$\pm 0,195 \cdot 10^{-3} \pm 1,54i$	$\pm 0,463 \cdot 10^{-6} \pm 0,00183i$
0,4	7,87	0,04763	7,1103	0,03892	$\pm 0,75 \cdot 10^{-3} \pm 1,559i$	$\pm 0,181 \cdot 10^{-5} \pm 0,00187i$

Вывод. В результате расчетов выявлено, что наличие ВБЭ и ЗУ может качественно и количественно повлиять на динамические характеристики топливного отсека с жидкостью.

Автор выражает благодарность доценту А.Н. Темнову за полезные консультации и внимание к работе.

СПИСОК ЛИТЕРАТУРЫ

1. Колесников К. С. Продольные колебания ракеты с ЖРД. – М.: Машиностроение, 1971. – 260 с.
2. Пожалостин А. А. Определение параметров механического аналога для осесимметричных колебаний упругого цилиндрического сосуда с жидкостью. // Инж. журнал МТТ. – 1966. – № 5. – С. 157–159.
3. Пожалостин А. А. Свободные колебания жидкости в жестком круговом цилиндрическом сосуде с упругим плоским дном // Изв. вузов. Сер. “Авиационная техника”. – 1963. – № 4.
4. Пожалостин А. А. Свободные колебания жидкости в жестком круговом цилиндрическом сосуде с упругим дном в виде полой сферической оболочки. Изв. вузов. Сер. “Авиационная техника”. – 1967. – № 2.

Статья поступила в редакцию 25.03.2008

У.Тэйн родился в 1975 г., окончил магистратуру МГТУ им. Н.Э. Баумана в 2004 г. Аспирант кафедры “Космические аппараты и ракеты-носители МГТУ им. Н.Э. Баумана”. Специализируется в области механики жидкости и газа и ракетно-космической технологии.

U. Tane (b. 1975) graduated from the Bauman Moscow State Technical University (master’s degree) in 2004. Post-graduate of “Spacecrafts and Launch Vehicles” department of the Bauman Moscow State Technical University. Specializes in mechanics of liquids and gases and rocket and space technology.