

К ГИДРОДИНАМИЧЕСКОЙ ТЕОРИИ ГАЗОВОГО СФЕРИЧЕСКОГО ПОДШПИННИКА

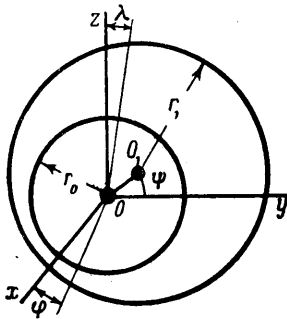
А. И. СНОПОВ, В. А. ЧАЙКИН

(Ростов-на-Дону, Хабаровск)

Задача о газовом сферическом подшипнике рассматривалась в работах [1, 2]. В настоящей работе, следуя [3], для улучшения сходимости ряда для давлений применен метод выделения особенности, позволяющий использовать решение и для больших эксцентриситетов.

1. Решается задача об установившемся изотермическом движении вязкого газа между неподвижной сферой и сферой, эксцентрично расположенной внутри нее и вращающейся с постоянной угловой скоростью ω . Положим (см. фигуру) r_0 — радиус внутренней сферы, r_1 — радиус внешней сферы, e — эксцентриситет, ψ — угол между линией центров и плоскостью, перпендикулярной оси вращения, Q — количество смазки в зазоре между сферами.

Поместим начало координат в центре внутренней сферы, ось z совместим с вектором ω , ось y проведем в плоскости zO_1 так, чтобы угол ψ был по модулю меньше $1/2\pi$, ось x проведем так, чтобы система координат была правой. Решаем задачу на основе безразмерных уравнений Рейнольдса (1.1)



$$\frac{\partial p}{\partial \zeta} = 0, \quad \frac{\partial^2 u_\varphi}{\partial \zeta^2} = \frac{\theta}{\sin \lambda} \frac{\partial p}{\partial \varphi}, \quad \frac{\partial^2 u_\lambda}{\partial \zeta^2} = \theta \frac{\partial p}{\partial \lambda}$$

$$\frac{\partial}{\partial \lambda} (\rho u_\lambda \sin \lambda) + \frac{\partial}{\partial \varphi} (\rho u_\varphi) - \frac{\partial}{\partial \zeta} (\rho u_r \sin \lambda) = 0, \quad p = \rho$$

причем

$$v_\lambda = u_\lambda \omega r_0, \quad v_\varphi = u_\varphi \omega r_0, \quad v_r = u_r \omega \delta$$

$$\delta = r_1 - r_0, \quad \zeta = \frac{r_1 - r}{\delta}, \quad p' = p^* p, \quad \varepsilon = \frac{e}{\delta}$$

$$p' = \rho^* p, \quad \theta = \frac{\delta^2 p^*}{r_0^2 \mu \omega}, \quad p' = \text{const } p'$$

Здесь r, φ, v — сферические координаты (см. фигуру), $v_r, v_\varphi, v_\lambda$ — компоненты скорости, p^* и ρ^* — средние давление и плотность газа в зазоре; при этом

$$\zeta = 1 \quad (\text{на шпипе})$$

$$\zeta = \zeta_0 = -\varepsilon (\cos \psi \sin \varphi + \sin \psi \cos \lambda) \quad (\text{на подшипнике}) \quad (1.2)$$

После исключения u_φ и u_λ из уравнений (1.1) задача сводится к решению уравнения Рейнольдса для давления

$$\frac{\partial}{\partial \lambda} \left[p \frac{\partial p}{\partial \lambda} (1 - \zeta_0)^3 \sin \lambda \right] + \frac{\partial}{\partial \varphi} \left[p \frac{\partial p}{\partial \varphi} \frac{(1 - \zeta_0)^3}{\sin \lambda} - \frac{6}{\theta} \sin \lambda p (1 - \zeta_0) \right] = 0 \quad (1.3)$$

при условии постоянства количества смазки в зазоре

$$\int_0^{\pi} \int_0^{2\pi} p \sin \lambda (1 - \zeta_0) d\varphi d\lambda = 4\pi \quad (1.4)$$

2. Решение уравнения (1.3) ищем в виде ряда по степеням относительного эксцентриситета $\varepsilon = e/\delta$.

Положим

$$p = p_0 + p_1 \varepsilon + p_2 \varepsilon^2 + \dots \quad (2.1)$$

Подставляя (2.1) в (1.3) и сравнивая члены при одинаковых степенях ε , получаем бесконечную систему уравнений для определения p_n . На основе (1.4) получаем, что

p_n должны удовлетворять условиям

$$\int_0^{\pi} \int_0^{2\pi} p_0 \sin \lambda d\varphi d\lambda = 4\pi, \quad \int_1^{\pi} \int_0^{2\pi} [P_n + P_{n-1} (\sin \lambda \sin \varphi \cos \psi + \cos \lambda \sin \psi)] \sin \lambda d\varphi d\lambda = 0$$

Нетрудно найти, что

$$p_0 = 1, \quad p_1 = b \sin \lambda \sin \varphi + a \sin \lambda \cos \varphi$$

$$p_2 = \sin^2 \lambda (k \sin 2\varphi + m \cos 2\varphi + l) + \sin \lambda \cos \lambda (l \sin \varphi + n \cos \varphi)$$

$$a = -\frac{3\theta\beta}{\theta^2 + 9}, \quad b = -\frac{9\beta}{2\theta^2 + 9}, \quad l = \frac{9\beta^2}{\theta^2 + 9}$$

$$k = \frac{3\theta\beta^2(3\theta^4 + 5\theta^2 + 72)}{4(\theta^2 + 4)(\theta^2 + 9)^2}, \quad m = -\frac{3\beta^2(7\theta^4 + 30\theta^2 + 108)}{2(\theta^2 + 4)(\theta^2 + 9)^2}$$

$$l = \frac{3\alpha\beta(5\theta^2 + 3)}{4(\theta^2 + 9)(\theta^2 + 4)}, \quad n = -\frac{3\theta\alpha\beta(1 - 3\theta^2)}{(\theta^2 + 9)(\theta^2 + 4)} \quad \left(\begin{array}{l} \alpha = \sin \psi \\ \beta = \cos \psi \end{array} \right)$$

При $\varepsilon = 1$ давление имеет особенность в точке минимального зазора. Выделим ее, положив

$$p = \frac{q}{1 - \zeta_0} \quad (q = q_0 + q_1\varepsilon + q_2\varepsilon^2 + \dots)$$

Так как p определено в виде ряда (2.1), то значения q_n определяются, очевидно, из равенства

$$q_0 + \varepsilon q_1 + \dots = (1 - \zeta_0)(p_0 + \varepsilon p_1 + \dots) \quad (2.2)$$

Сравнивая в (2.2) члены при одинаковых степенях ε , получаем

$$q_n = P_n + P_{n-1} (\sin \lambda \sin \varphi \cos \psi + \cos \lambda \sin \psi) \quad (2.3)$$

Согласно (2.3), получаем

$$q_0 = 1, \quad q_1 = \beta \sin \lambda (A \sin \varphi + B \cos \varphi) \alpha \cos \lambda$$

$$q_2 = \beta^2 \sin^2 \lambda (C \sin 2\varphi + D \cos 2\varphi) - \alpha\beta \sin \lambda \cos \lambda (E \cos \varphi + F \sin \varphi)$$

$$A = \frac{\theta^2}{\theta^2 + 9}, \quad B = -\frac{3\theta}{\theta^2 + 9}, \quad C = \frac{3\theta^2(\theta^2 - 21)}{4(\theta^2 + 4)(\theta^2 + 9)^2}$$

$$D = \frac{3\theta^2(9 - 4\theta^2)}{2(\theta^2 + 4)(\theta^2 + 9)^2}, \quad E = \frac{3\theta(3 - \theta^2)}{2(\theta^2 + 9)(\theta^2 + 4)}, \quad F = -\frac{6\theta^2}{(\theta^2 + 9)(\theta^2 + 4)}$$

Ограничиваясь первыми тремя приближениями, будем считать, что

$$p = \frac{q_0 + \varepsilon q_1 + \varepsilon^2 q_2}{1 - \zeta_0}$$

Можно ожидать, что эта формула пригодна и при больших значениях ε .

3. При определении воздействия смазки на внутреннюю сферу будем пренебрегать силами трения по сравнению с силами давления. В этом случае имеем

$$F_x = -r_0^2 \int_0^{\pi} \int_0^{2\pi} p \sin^2 \lambda \cos \varphi d\varphi d\lambda, \quad F_y = -r_0^2 \int_0^{\pi} \int_0^{2\pi} p \sin^2 \lambda \sin \varphi d\varphi d\lambda$$

$$F_z = -r_0^2 \int_0^{\pi} \int_0^{2\pi} p \sin \lambda \cos \lambda d\varphi d\lambda$$

$$M_x = -r_0^3 \int_0^{\pi} \int_0^{2\pi} (\sin \lambda \sin \varphi \tau_{r\lambda} + \sin \lambda \cos \lambda \cos \varphi \tau_{r\varphi}) d\varphi d\lambda$$

$$M_y = r_0^3 \int_0^\pi \int_0^{2\pi} (\sin \lambda \cos \varphi \tau_{r\lambda} - \sin \lambda \cos \lambda \sin \varphi \tau_{r\varphi}) d\varphi d\lambda, \quad M_z = r_0^3 \int_0^\pi \int_0^{2\pi} \sin^2 \lambda \tau_{r\varphi} d\varphi d\lambda$$

$$p = \frac{p^* q}{1 - \zeta_0}, \quad \tau_{r\varphi} = -\frac{\mu \omega r_0}{\delta} \left[\frac{\theta}{2 \sin \lambda} \left(\frac{\partial q}{\partial \varphi} - \frac{\varepsilon \beta \sin \lambda \cos \varphi q}{1 - \zeta_0} \right) + \frac{\sin \lambda}{1 - \zeta_0} \right] \quad (3.1)$$

$$\tau_{r\lambda} = -\frac{\mu \omega r_0 \theta}{2\delta} \left[\frac{\partial q}{\partial \lambda} - \frac{\varepsilon (\beta \sin \varphi \cos \lambda - \alpha \sin \lambda) q}{1 - \zeta_0} \right]$$

Вычисление интегралов (3.1) дает

$$F_x = -\frac{2\pi p^* r_0^2}{\varepsilon} \left[B \left(1 - \frac{1 - \varepsilon^2}{2\varepsilon} \ln \frac{1 + \varepsilon}{1 - \varepsilon} \right) - (E_\alpha + C_\beta) \left(1 - \frac{2}{3} \varepsilon^2 - \frac{1 - \varepsilon^2}{2\varepsilon} \ln \frac{1 + \varepsilon}{1 - \varepsilon} \right) \right]$$

$$F_y = -\frac{2\pi p^* r_0^2}{\varepsilon} \left\{ (\beta - A) \left(2 - 3\alpha^2 + \frac{3\alpha^2 - \alpha^2 \varepsilon^2 - 2}{2\varepsilon} \ln \frac{1 + \varepsilon}{1 - \varepsilon} \right) - \right.$$

$$- F_\alpha \left[2 - 5\alpha^2 - 2\varepsilon^2 - \frac{4}{3} \beta^2 \varepsilon^2 + \frac{5\alpha^2 - 2 + \varepsilon^2 (3\beta^2 + 1)}{2\varepsilon} \ln \frac{1 + \varepsilon}{1 - \varepsilon} \right] -$$

$$\left. - D\beta \left[2 - \frac{4}{3} \varepsilon^2 \alpha^2 \left(1 + \frac{1}{\beta^2} \right) + \frac{1}{\beta^2} - \frac{5\alpha^4}{\beta^2} + \frac{5\alpha^4 - 1 - 2\beta^2 + \varepsilon^2 \beta^2 (3\alpha^2 + 1)}{2\beta^2 \varepsilon} \ln \frac{1 + \varepsilon}{1 - \varepsilon} \right] \right\}$$

$$F_z = \frac{2\pi \alpha \beta p^* r_0^2}{\varepsilon} \left\{ \left(3 - \frac{3 - \varepsilon^2}{2\varepsilon} \ln \frac{1 + \varepsilon}{1 - \varepsilon} \right) (A - \beta) + \right.$$

$$+ \frac{D}{\beta} \left[-1 + 5\alpha^2 + \frac{4}{3} \varepsilon^2 (1 + \beta^2) - \frac{5\alpha^2 - 1 + 3\beta^2 \varepsilon^2}{2\varepsilon} \ln \frac{1 + \varepsilon}{1 - \varepsilon} \right] -$$

$$\left. - \frac{F}{\alpha} \left[\frac{2}{3} (1 - 2\alpha^2) \varepsilon^2 - 1 + 5\alpha^2 - \frac{5\alpha^2 - 1 + \varepsilon^2 (1 - 3\alpha^2)}{2\varepsilon} \ln \frac{1 + \varepsilon}{1 - \varepsilon} \right] \right\} \quad (3.2)$$

$$M_x = \frac{\mu \omega r_0^4}{\delta} \frac{\varepsilon \theta}{2 p^* r_0^2} (-\alpha F_y + \beta F_z)$$

$$M_y = -\frac{\mu \omega r_0^4}{\delta} \left[-\frac{\alpha \varepsilon \theta}{2 p^* r_0^2} F_x + \frac{2\pi \alpha \beta}{\varepsilon^2} \left(3 - \frac{3 - \varepsilon^2}{2\varepsilon} \ln \frac{1 + \varepsilon}{1 - \varepsilon} \right) \right]$$

$$M_z = -\frac{\mu \omega r_0^4}{\delta} \left[\frac{\beta \varepsilon \theta}{2 p^* r_0^2} F_x + \frac{2\pi}{\varepsilon^2} \left(-1 + 3\alpha^2 - \frac{3\alpha^2 - 1 - 2\varepsilon^2 + \varepsilon^2 \beta^2}{2\varepsilon} \ln \frac{1 + \varepsilon}{1 - \varepsilon} \right) \right]$$

Заметим, что при замене ψ на $-\psi$ проекции нагрузки и момента F_z , M_x , M_y меняют знак, а F_x , F_y , M_z не изменяются.

На основе формул (3.2) можно сделать следующие выводы.

1. Если ось вращения совпадает с линией центров, то момент направлен по оси вращения.
2. Если ось вращения перпендикулярна линии центров, то момент направлен по оси вращения, а нагрузка на шип перпендикулярна моменту.
3. При заданном M_z нагрузка на шип достигает максимального значения, когда ось вращения перпендикулярна линии центров.
4. Когда скорость вращения велика, вектор нагрузки лежит в плоскости оси вращения и линии центров; когда скорость вращения мала, вектор нагрузки перпендикулярен к этой плоскости, как и в случае жидкостной смазки.

ЛИТЕРАТУРА

Поступило 14 VI 1965

1. S a g o t J. Theorie et calcul du palier a gaz spherique, Techn. et sci. aeronaut., 1963, No 1, 9—19.
2. В. А. Ч а й к и н. О газовом сферическом подшипнике, Материалы XVI научной студенческой конференции. Издательство Ростовского университета, 1963, стр. 40—44.
3. А. И. С н о п о в. Плоская задача гидродинамической теории газовой смазки. Изв. АН СССР, ОТН, Механика и машиностроение, 1959, № 6, стр. 14—20.