

Конкретное выражение  $\rho(x, y, z)$  зависит от того, как твердое тело расположено относительно системы координат. Если система координат связана с телом, то выражение  $\rho$  будет одним и тем же во всех положениях тела. Мы будем вычислять интегралы как скалярных, так и векторных функций точки  $P \in \mathcal{C}$ . Величина

$$M = \int_{\mathcal{C}} dm$$

(интеграл от единицы) называется массой тела, величина

$$\mathbf{s} = \frac{1}{M} \int_{\mathcal{C}} \overline{OP} dm -$$

радиус-вектором центра масс тела относительно точки  $O$ .

**ОПЕРАТОР ИНЕРЦИИ.** Это узловое понятие, с которым мы будем постоянно оперировать на протяжении всего параграфа. По определению оператор инерции относительно точки  $O$  переводит произвольный вектор  $\mathbf{u} \in \mathbb{R}^3$  в вектор

$$\Gamma_O(\mathbf{u}) = \int_{\mathcal{C}} [\overline{OP} \times [\mathbf{u} \times \overline{OP}]] dm.$$

Легко проверить, что этот оператор линеен и самосопряжен (симметричен):

$$(\mathbf{u}_1 \Gamma_O(\mathbf{u}_2)) = (\mathbf{u}_2, \Gamma_O(\mathbf{u}_1)).$$

Определение. Моментом инерции тела относительно прямой  $l$  называется число  $I(l) = (\mathbf{f}, \Gamma_O(\mathbf{f}))$ , где  $O$  — некоторая точка  $l$ ,  $\mathbf{f}$  — единичный направляющий вектор прямой.

Покажем, что  $I(l)$  не зависит от выбора точки  $O$  на прямой:

$$\begin{aligned} I(l) &= \left( \mathbf{f}, \int_{\mathcal{C}} [\overline{OP} \times [\mathbf{f} \times \overline{OP}]] dm \right) = \left( \mathbf{f}, \int_{\mathcal{C}} (\mathbf{f} \cdot \overline{OP}^2 - \overline{OP}(\mathbf{f}, \overline{OP}) dm \right) = \\ &= \int_{\mathcal{C}} ((\overline{OP}^2 - (\mathbf{f}, \overline{OP})^2) dm = \int_{\mathcal{C}} d^2(P, l) dm \geq 0, \end{aligned}$$

здесь  $d(P, l)$  — расстояние от точки  $P$  до прямой  $l$ .

*Матричное выражение оператора инерции.* Пусть  $Oe_1e_2e_3$  — ракер, связанный с телом; тогда

$$\Gamma_O(\mathbf{u}) = \int_{\mathcal{C}} \{\overline{OP}^2 \mathbf{u} - \overline{OP}(\mathbf{u}, \overline{OP})\} dm = \begin{pmatrix} I_1 & -J_3 & -J_2 \\ -J_3 & I_2 & -J_1 \\ -J_2 & -J_1 & I_3 \end{pmatrix} \begin{bmatrix} u_x \\ u_y \\ u_z \end{bmatrix},$$

где

$$I_1 = \int_{\mathcal{C}} (\eta^2 + \xi^2) dm, \quad I_2 = \int_{\mathcal{C}} (\xi^2 + \zeta^2) dm, \quad I_3 = \int_{\mathcal{C}} (\zeta^2 + \eta^2) dm,$$

$$J_1 = \int_{\mathcal{C}} \eta \zeta dm, \quad J_2 = \int_{\mathcal{C}} \xi \zeta dm, \quad J_3 = \int_{\mathcal{C}} \xi \eta dm.$$