

IV

Геометрические характеристики плоских фигур

Используемые в курсе „Сопротивление матери-
алов“ геометрические характеристики поперечных
сечений стержней вычисляются по тем же фор-
мулам, что и инерциальные параметры тонких
пластинок единичной плотности $[кг/м^2]$.

Поэтому новые названия им придумывать
не стали:

- центр тяжести;
- статический момент;
- момент инерции.

Перечень геометрических характеристик

Пусть на плоскости имеется некоторая геометрическая фигура Φ и некоторая система координат OXY :

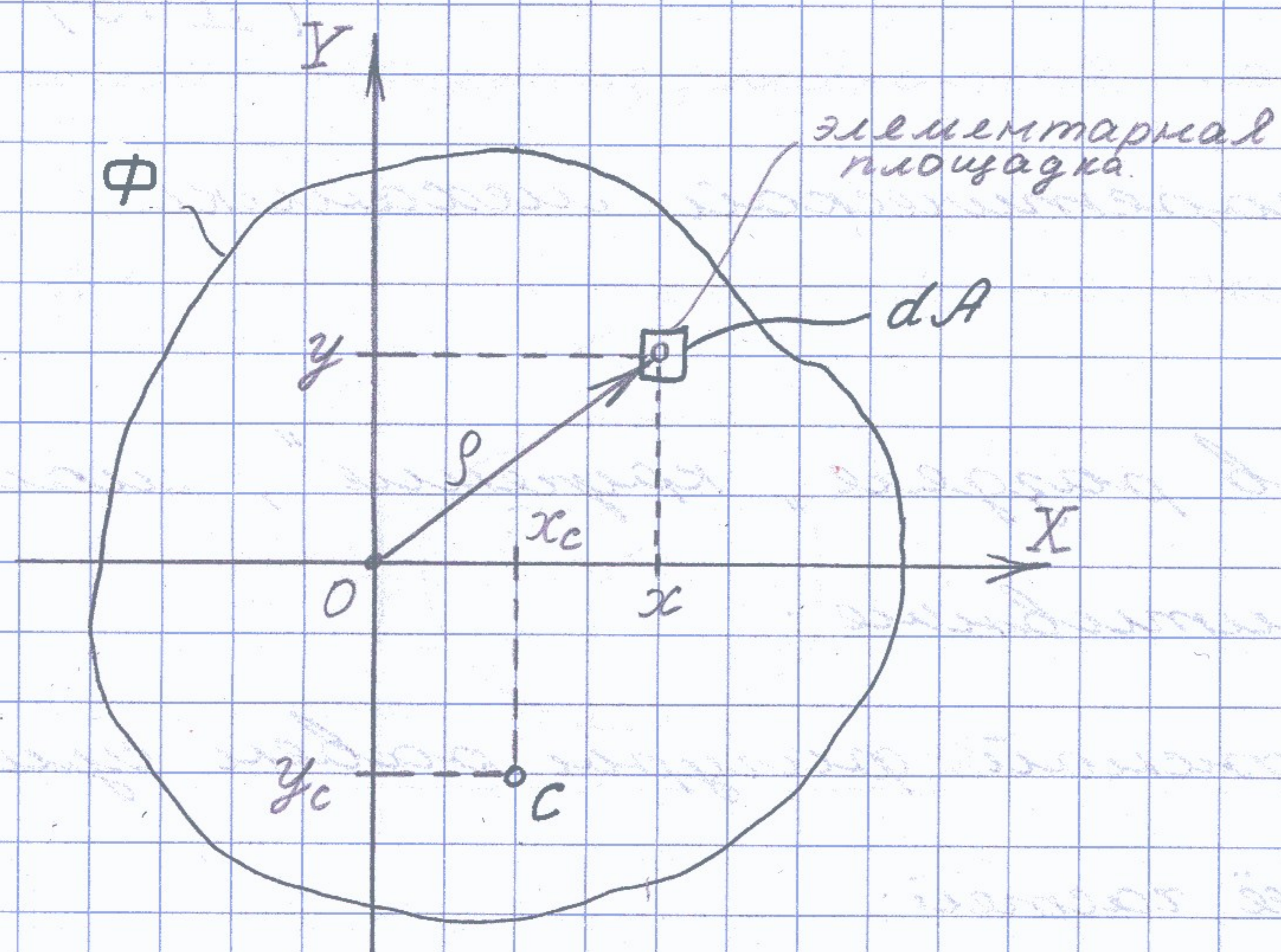


Рис. IV. 1.

C - центр тяжести фигуры (то же, что и центр тяжести пластинки такой формы);

$$A = \int_{\Phi} dA, [m^2] - \text{площадь};$$

$$S_x = \int_{\Phi} y \cdot dA - \text{статический момент относительно оси } X, [m^3];$$

$$S_y = \int_{\Phi} x \cdot dA - \text{статический момент относительно оси } Y, [m^3];$$

$$J_x = \int_{\Phi} y^2 \cdot dA - \text{момент инерции относительно оси } X, [m^4];$$

$$J_y = \int_{\Phi} x^2 \cdot dA - \text{момент инерции относительно оси } Y, [m^4];$$

$$J_{xy} = \int_{\Phi} x \cdot y \cdot dA - \text{центробежный момент инерции, [m^4];}$$

$$J_p = \int_{\Phi} \rho^2 \cdot dA = \int_{\Phi} (x^2 + y^2) \cdot dA = J_y + J_x - \text{полярный момент инерции, [m^4].} \quad (\text{IV. 1})$$

Формулы для определения координат центра тяжести:

$$x_c = \frac{S_y}{A} \quad (IV.2)$$

$$y_c = \frac{S_x}{A} \quad (IV.3)$$

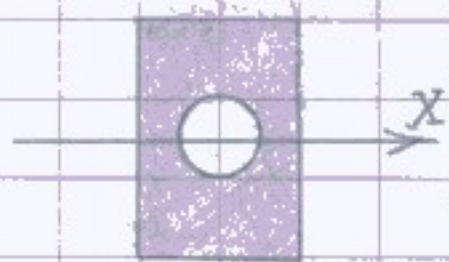
выведем ещё в курсе теоретической механики.

Как уже указывалось в разделе "кручение", моменты инерции - величины аддитивные:

а) Момент инерции сложной фигуры равен сумме моментов инерции её частей:

$$J = \sum J_i$$

б) Момент инерции фигуры равен моменту инерции её наружного контура, минус моменты инерции фигур-вырезов:



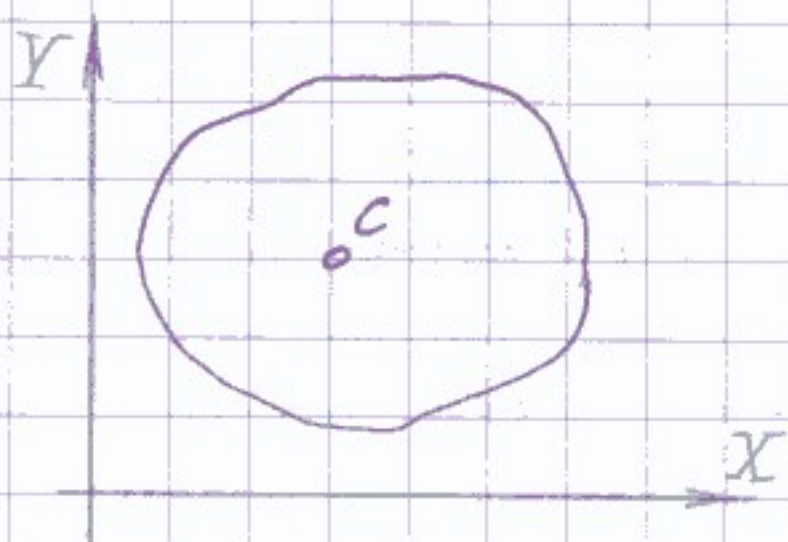
$$J_x = J_x^{\square} - J_x^{\circ}$$

То же касается и статических моментов.

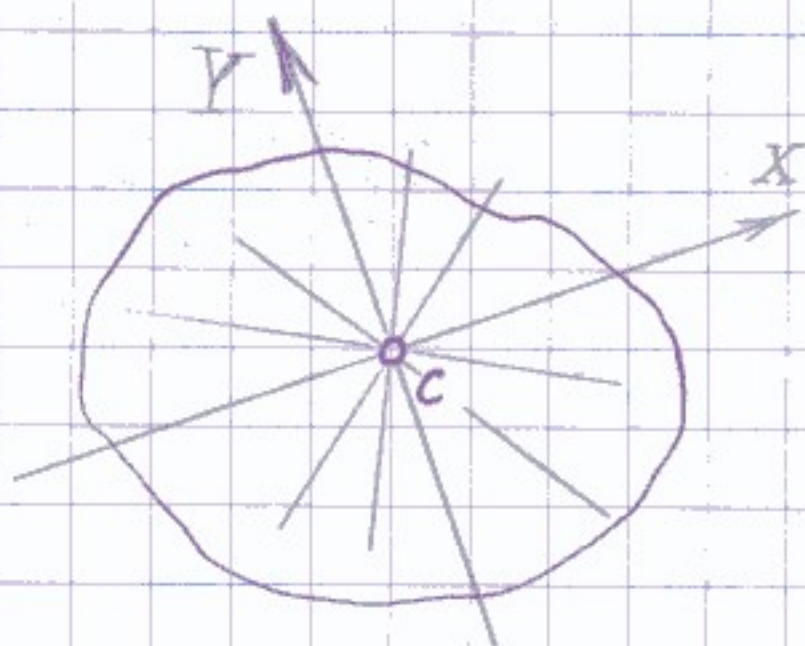
Виды координатных осей

Координатные оси Ox и Oy , в которых рассчитываются геометрические характеристики плоских фигур, подразделяются на:

- 1) **Произвольные**: не обладают никакими особенностями. Таких осей бесконечное количество.



- 2) **Центральные**: начало координат - в центре тяжести фигуры.



Таких осей так же бесконечное количество.

$$\text{Признак: } x_c = 0 \stackrel{(\text{IV-2})}{\Rightarrow} S_y = 0$$

$$y_c = 0 \stackrel{(\text{IV-3})}{\Rightarrow} S_x = 0$$

- 3) **Главные**. Сумма моментов инерции всегда постоянна:

$$I_x + I_y = I_p = \text{const}$$

Значит, для каждой точки на плоскости имеется такая пара осей X и Y (единственная)

в которой моменты I_x и I_y принимают экстремальные значения (одно - максимальное, другое - минимальное).

другой - минимальное) эти оси и называются главными для соответствующей точки.

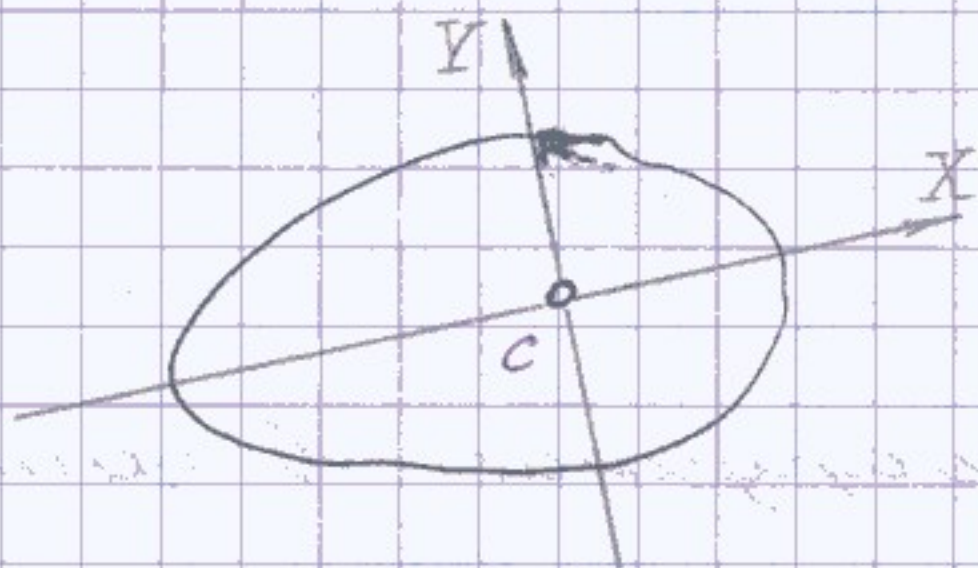
Главных осей бесконечное количество, ибо на плоскости бесконечное количество точек.

Признаки главных осей:

$$J_x \begin{matrix} \nearrow \text{min} \\ \searrow \text{max} \end{matrix} \quad J_y \begin{matrix} \nearrow \text{max} \\ \searrow \text{min} \end{matrix}$$

$J_{xy} = 0$ - это будет доказано позже.

4) **Главные центральные**: главные оси для



точки - центра тяжести фигуры.

Для данной фигуры

существует единственная

пара главных центральных осей (исключение - фигуры с тремя и более осями симметрии) \square, O и т.д. у них $J_x = J_y$ всегда.

Признаки:

$$J_x \begin{matrix} \nearrow \text{min} \\ \searrow \text{max} \end{matrix} \quad J_y \begin{matrix} \nearrow \text{max} \\ \searrow \text{min} \end{matrix}$$

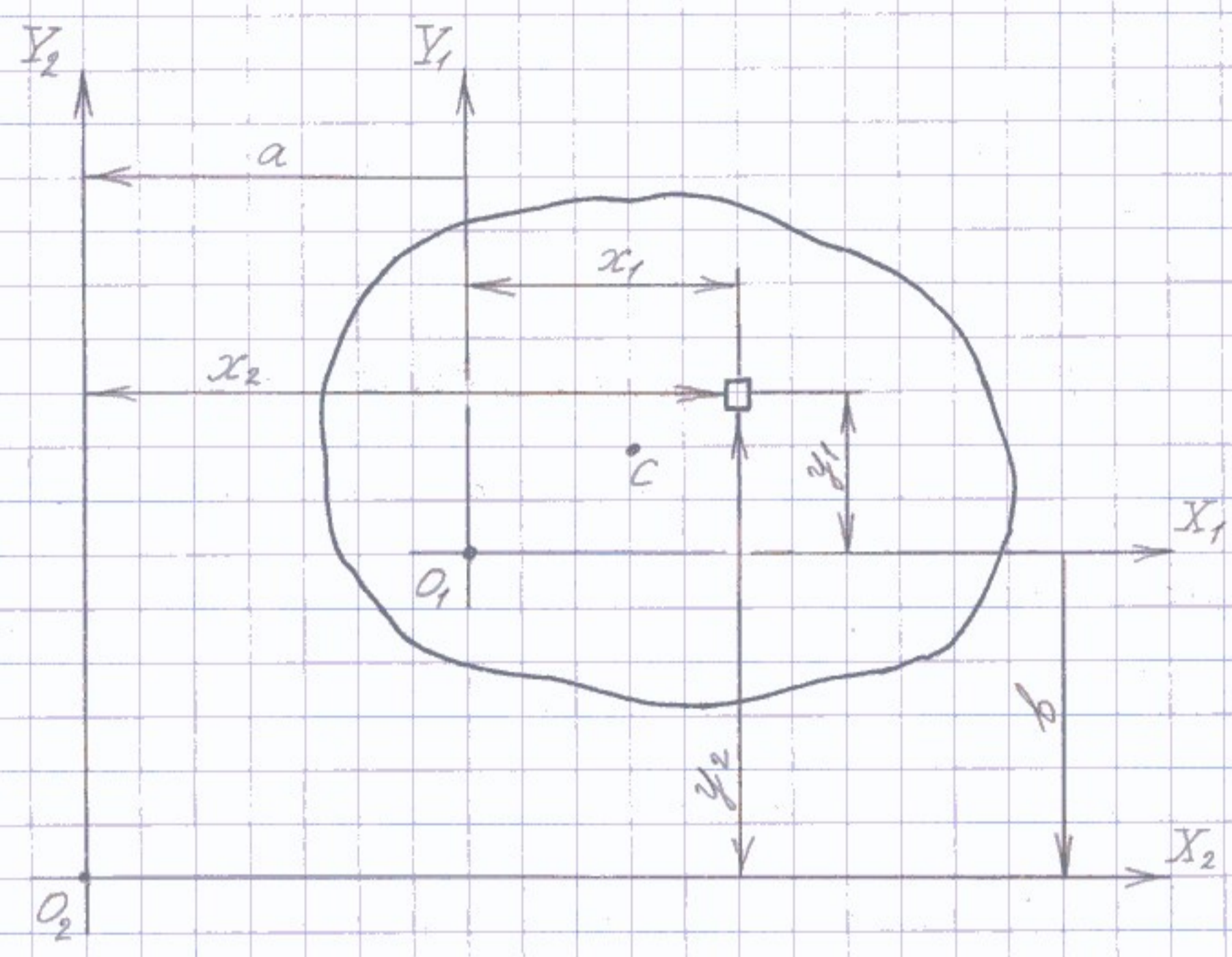
$$S_x = 0$$

$$S_y = 0$$

$$J_{xy} = 0$$

Если у фигуры есть ось симметрии, то она - главная центральная.

Изменение моментов инерции при параллельном переносе осей



$O_2 X_2 \parallel O_1 X_1$
 $O_2 Y_2 \parallel O_1 Y_1$

Известны: J_{x_1}, J_{y_1}

Найти: J_{x_2}, J_{y_2}

$$J_{x_2} = \int_A y_2^2 dA = \int_A (y_1 + b)^2 dA = \int_A [y_1^2 + 2 \cdot b \cdot y_1 + b^2] \cdot dA =$$

$$= \int_A y_1^2 dA + 2 \cdot b \cdot \int_A y_1 \cdot dA + b^2 \int_A dA = J_{x_1} + 2 \cdot b \cdot S_{x_1} + b^2 \cdot A$$

$$J_{y_2} = \int_A x_2^2 dA = \int_A (x_1 + a)^2 dA = \int_A [x_1^2 + 2 \cdot a \cdot x_1 + a^2] \cdot dA =$$

$$= \int_A x_1^2 dA + 2a \int_A x_1 \cdot dA + a^2 \int_A dA = J_{y_1} + 2 \cdot a \cdot S_{y_1} + a^2 \cdot A$$

$$J_{x_2} = J_{x_1} + 2 \cdot b \cdot S_{x_1} + b^2 \cdot A$$

$$J_{y_2} = J_{y_1} + 2 \cdot a \cdot S_{y_1} + a^2 \cdot A$$

(IV.5)

Знаки при a и b по-прежнему имеют значение.

Если оси X_1 и Y_1 - центральные ($\tau. O_1 = \tau. C$), то статические моменты S_{X_1} , S_{Y_1} равны нулю и:

$$\begin{aligned} J_{X_2} &= J_{X_1} + b^2 A \\ J_{Y_2} &= J_{Y_1} + a^2 A \end{aligned}$$

- теорема Штейнера

(IV.6)

Теорема Штейнера для геометрических фигур (таких пластин) является аналогом Теоремы Гюйгенса для массивных тел в Теоретической механике.

Из формул (IV.6) следует, что в семействе параллельных осей минимальный момент инерции находится относительно центральной оси ($a=0$ или $b=0$).