

Curs anul II

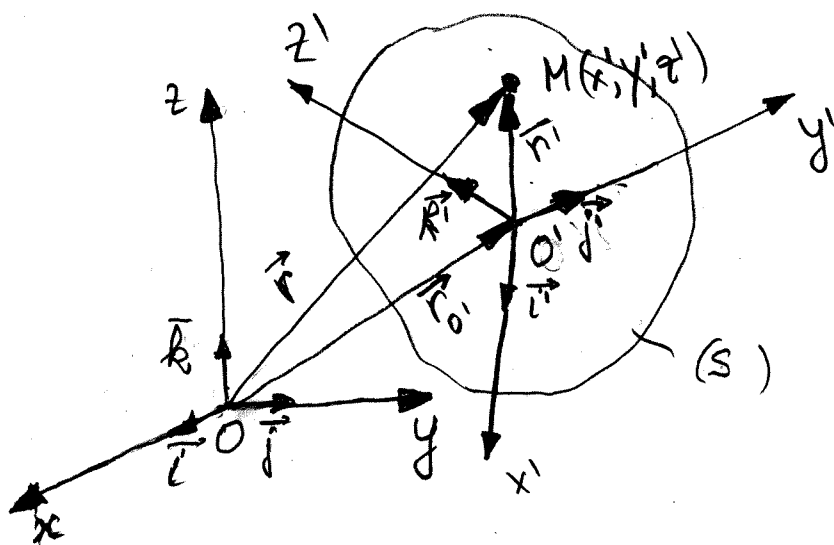
Curs 2 ore/săpt primele 11 săptămâni

Laborator 1 oră/săpt, în total 7 laboratoare - prezentă obligatorie

Finalizare cu colocuia 3 credite

1. Elemente recapitulative de cinematica mișcării absolute a solidului rigid

Se consideră un solid rigid (S) care se află în mișcare în raport cu un reper fix $R(O, \vec{i}, \vec{j}, \vec{k})$. De rigidul (S) este solidar un reper $R'(O', \vec{i}', \vec{j}', \vec{k}')$.



Fie M un punct arbitrar al corpului ale cărui coordonate în raport cu reperul mobil sunt x', y' și z' . Aceste coordonate sunt constante în timpul mișcării rigidului și se consideră cunoscute. Se consideră cunoscute mișcarea cunoscută. Se consideră cunoscute mișcarea cunoscută, adică $x_0(t)$, $y_0(t)$ și $z_0(t)$ precum și poziția axelor acestui reper prin intermediu-

diul cosinusurilor directe L_{ij} , $i=\overline{1,3}$, $j=\overline{1,3}$.

Cosinusurile directe sunt cosinusurile unghiurilor pe care le fac axele reperului mobil cu direcțiile axelor reperului fix. De exemplu, între axa $O'x'$ și direcția axei Ox este un unghi α , atunci avem:

$$L_{11} = \cos(\alpha) = \cos(\vec{i}', \vec{i})$$

Prin urmare există nouă cosinusuri directe care formează matricea cosinusurilor directe

$$L = \begin{bmatrix} d_{11} & d_{12} & d_{13} \\ d_{21} & d_{22} & d_{23} \\ d_{31} & d_{32} & d_{33} \end{bmatrix}$$

După cum s-a explicat la cinematica rigidului, există trei cosinusuri directe independente, celelalte șase putându-se calcula în funcție de ele folosind șase relații de legătură:

$$d_{11}^2 + d_{12}^2 + d_{13}^2 = 1$$

$$d_{21}^2 + d_{22}^2 + d_{23}^2 = 1$$

$$d_{31}^2 + d_{32}^2 + d_{33}^2 = 1$$

$$d_{11}d_{21} + d_{12}d_{22} + d_{13}d_{23} = 0$$

$$d_{21}d_{31} + d_{22}d_{32} + d_{23}d_{33} = 0$$

$$d_{11}d_{31} + d_{12}d_{32} + d_{13}d_{33} = 0$$

Traieectoria punctului arbitrar M are ecuația vectorială

$$\boxed{\vec{r} = \vec{r}_{01} + \vec{r}' \quad [m]}$$

unde

$$\vec{r}_{01} = x_{01} \vec{i} + y_{01} \vec{j} + z_{01} \vec{k}$$

$$\vec{r}' = x' \vec{i}' + y' \vec{j}' + z' \vec{k}'$$

Viteza punctului arbitrar M are expresia:

$$\boxed{\vec{v} = \vec{v}_{01} + \vec{\omega} \times \vec{r}' = \vec{v}_{01} + \vec{v}_{rot} \quad [\frac{m}{s}]}$$

unde \vec{v}_{01} și $\vec{\omega}$ sunt parametri de ordinul întâi ai mișcării notati p.c. I.

$$p.c. I = \begin{cases} \vec{v}_{01} = \dot{\vec{r}}_{01} = \dot{x}_{01} \vec{i} + \dot{y}_{01} \vec{j} + \dot{z}_{01} \vec{k} \Rightarrow \text{viteza polului } O' \quad [\frac{m}{s}] \\ \vec{\omega} = \dot{\omega}_x \vec{i} + \dot{\omega}_y \vec{j} + \dot{\omega}_z \vec{k} = \omega_x \vec{i} + \omega_y \vec{j} + \omega_z \vec{k} \Rightarrow \text{viteza unghiulară a corpului} \quad [\frac{rad}{s}] = [s^{-1}] \end{cases}$$

Acceleratia punctului arbitrar M are expresia

$$\boxed{\vec{a} = \vec{a}_{01} + \vec{\epsilon} \times \vec{r}' + \vec{\omega} \times (\vec{\omega} \times \vec{r}') \quad [\frac{m}{s^2}]}$$

unde \vec{a}_{01} și $\vec{\epsilon}$ sunt parametri cinematici de ordinul doi ai mișcării notati p.c. II

$$p.c. II = \begin{cases} \vec{a}_{01} = \dot{\vec{v}}_{01} = \ddot{x}_{01} \vec{i} + \ddot{y}_{01} \vec{j} + \ddot{z}_{01} \vec{k} \Rightarrow \text{accelerația polului } O' \quad [\frac{m}{s^2}] \\ \vec{\epsilon} = \dot{\vec{\omega}} = \dot{\omega}_x \vec{i} + \dot{\omega}_y \vec{j} + \dot{\omega}_z \vec{k} = \epsilon_x \vec{i} + \epsilon_y \vec{j} + \epsilon_z \vec{k} \Rightarrow \text{accelerația unghiulară a corpului} \quad [\frac{rad}{s^2}] = [s^{-2}] \end{cases}$$

Dinamica solidului rigid

Impulsul unui solid rigid

În cazul punctului material, impulsul este dat de vectorul

$$\vec{H} \stackrel{\text{def}}{=} m \cdot \vec{v} \quad [\text{kg} \cdot \frac{\text{m}}{\text{s}}]$$

unde m este masa punctului iar \vec{v} este viteza acestuia.

Solidul rigid se consideră a fi format dintr-o infinitate de mase elementare dm . Impulsul corpului este dat de suma impulsurilor maseilor elementare dm . Această sumă se efectuează prin integrare întrucât sunt o infinitate de termeni infinit mici dm . Rezultă deci că impulsul unui solid rigid este

$$\boxed{\vec{H} \stackrel{\text{def}}{=} \int_M \vec{v} dm \quad \text{kg} \cdot \frac{\text{m}}{\text{s}}}$$

unde \vec{v} este viteza masei elementare (adică infinit mică) dm iar M este masa corpului.

Observație. Integrala pe masa M este un simbol. Pentru calculul efectiv, se are în vedere că masa elementară dm poate fi masa

unui element de volum dV , al unui element de arie dA sau a unui element de lungime ds în funcție de categoria în care se încadrează corpul (volum material, suprafață materială sau curbă materială). Rezultă că putem avea

$$dm = \rho_v dV, \quad dm = \rho_A dA, \quad dm = \rho_L ds$$

unde $\rho_v [kg/m^3]$ este densitatea volumică,

$\rho_A [kg/m^2]$ este densitatea de suprafață iar

$\rho_L [kg/m]$ este densitatea de lungime. În mod

convârșitor în inginerie se lucrează cu corpuri omogene la care densitatea este aceeași în orice punct. Notând, în acest caz,

densitățile cu ρ_v^0 , ρ_A^0 și respectiv ρ_L^0 , rezultă

că masa corpului se calculează astfel în cele

trei cazuri:

$$M = \int_{(V)} \rho_v^0 dV = \rho_v^0 \int_{(V)} dV = \rho_v^0 \cdot V$$

$$M = \int_{(A)} \rho_A^0 dA = \rho_A^0 \int_{(A)} dA = \rho_A^0 \cdot A$$

$$M = \int_{(r)} \rho_L^0 ds = \rho_L^0 \int_{(r)} ds = \rho_L^0 \cdot L$$

unde V , A și L sunt volumul, aria și respectiv lungimea corpului.

Se poate deduce o formulă de calcul a impulsului care nu implică calculul integral. Astfel, folosind formula de calcul a vitezei

$$\vec{v} = \vec{v}_0 + \vec{\omega} \times \vec{r}$$

se obține

$$\begin{aligned} \vec{H} &= \int_{(M)} (\vec{v}_0 + \vec{\omega} \times \vec{r}) dm = \int_{(M)} \vec{v}_0 dm + \int_{(M)} (\vec{\omega} \times \vec{r}) dm = \\ &= \vec{v}_0 \int_{(M)} dm + \vec{\omega} \times \int_{(M)} \vec{r} dm = \vec{v}_0 \cdot M + \vec{\omega} \times M \vec{r}_G = \\ &= M (\vec{v}_0 + \vec{\omega} \times \vec{r}_G) \end{aligned}$$

Vitezele \vec{v}_0 și $\vec{\omega}$ nu depind de poziția masei elementare dm în corp, deci pot fi scoase în fața integralei așa cum se vede mai sus. De asemenea, din definiția vectorului de poziție a centrului de masă al corpului

$$\vec{r}_G = \frac{\int_{(M)} \vec{r} dm}{\int_{(M)} dm} = \frac{\int_{(M)} \vec{r} dm}{M}$$

rezultă

$$\int_{(M)} \vec{r} dm = M \vec{r}_G$$

rezultat care a fost utilizat mai sus.

Dacă se aplică formula vitezei centrului de masă
 G al rigidului, viteza acestuia este

$$\vec{v}_G = \vec{v}_O + \vec{\omega} \times \vec{r}_G^O.$$

Prin urmare, impulsul unui solid rigid
 se calculează cu formula

$$\boxed{\vec{H} = M \cdot \vec{v}_G}$$

care se transcrie în cuvinte astfel:

Impulsul unui solid rigid este egal cu produsul dintre masa corpului și viteza centrului său de masă, ca și cum masa corpului ar fi concentrată în întregime în acel punct.

Cu alte cuvinte, impulsul unui solid rigid este ca și al unui punct material situat în centrul de masă G care are masă egală cu masa M a întregului corp.

Momentul cinetic al unui solid rigid

În cazul punctului material de masă m , momentul cinetic într-un pol O era egal cu momentul vectorului impuls calculat în raport cu polul O :

$$\vec{K}_O = \vec{r} \times \vec{H} = \vec{r} \times m\vec{v} \left[\text{kg} \frac{\text{m}^2}{\text{s}} \right]$$

În cazul solidului rigid, momentul cinetic în polul O se calculează ca suma momentelor cinetice în polul O ale tuturor masei elementare dm .
Deoarece este vorba de o sumă cu un număr infinit de termeni, se calculează prin integrare și se obține

$$\boxed{\vec{K}_O \stackrel{\text{def}}{=} \int \vec{r} \times \vec{v} dm \left[\text{kg} \cdot \frac{\text{m}^2}{\text{s}} \right]} \quad (M)$$

Momentul cinetic în raport cu polul O' va fi

$$\boxed{\vec{K}_{O'} = \int \vec{r}' \times \vec{v} dm} \quad (M)$$

Din desen rezultă relația vectorială

$$\vec{r} = \vec{r}_{O'} + \vec{r}'$$

care, înlocuită în formula momentului cinetic în raport cu polul O , conduce la o relație de legătură între \vec{K}_O și $\vec{K}_{O'}$.

$$\vec{K}_O = \int (\vec{r}_{O'} + \vec{r}') \times \vec{v} dm = \int \vec{r}_{O'} \times \vec{v} dm + \int \vec{r}' \times \vec{v} dm =$$

$$= \vec{r}_{O'} \times \int \vec{v} dm + \int \vec{r}' \times \vec{v} dm = \vec{r}_{O'} \times \vec{H} + \vec{K}_{O'}$$

unde $\vec{r}_{O'} = \vec{OO'}$.

observatie. Se poate face o analogie între legea de variație a vectorului moment resultant la schimbarea polului din O în O' cu relația de legătură între \vec{K}_O și $\vec{K}_{O'}$:

$$\vec{M}_O = \vec{M}_{O'} + \vec{OO'} \times \vec{R}$$

$$\vec{K}_O = \vec{K}_{O'} + \vec{OO'} \times \vec{H}.$$

Calculul momentului cinetic în polul O' se poate continua folosind relația de calcul a vitezei:

$$\vec{K}_{O'} = \int_{(M)} [\vec{r}' \times (\vec{v}_{O'} + \vec{\omega} \times \vec{r}')] dm = \int_{(M)} \vec{r}' \times \vec{v}_{O'} dm +$$

$$+ \int_{(M)} \underbrace{\vec{r}' \times (\vec{\omega} \times \vec{r}')}_{\vec{v}_{rot}} dm = \int_{(M)} \vec{r}' dm \times \vec{v}_{O'} + \int_M \vec{r}' \times \vec{v}_{rot} dm.$$

Rezultă:
$$\vec{K}_{O'} = M \vec{r}_G' \times \vec{v}_{O'} + \vec{K}_{O'rot}$$

Termenul $\vec{K}_{O'rot} = \int_{(M)} \vec{r}' \times \vec{v}_{rot} dm = \int_{(M)} \vec{r}' \times (\vec{\omega} \times \vec{r}') dm$

se numește moment cinetic de rotație în polul O' datorită faptului că produsul vectorial $\vec{\omega} \times \vec{r}'$ se mai numește viteză de rotație. Momentul cinetic în polul O se scrie acum

$$\vec{K}_O = \vec{K}_{O'} \times \vec{H} + M \vec{r}_G' \times \vec{v}_{O'} + \vec{K}_{O'rot}$$

Momentul cinetic de rotație în punctul O' se calculează astfel:

$$\begin{aligned}
 \vec{K}_{O' \text{ rot}} &= \int_{(M)} \vec{r}' \times (\vec{\omega} \times \vec{r}') dm = \int_{(M)} [\vec{r}'^2 \vec{\omega} - (\vec{r}' \cdot \vec{\omega}) \cdot \vec{r}'] dm \\
 &= \int_M \underbrace{[(x'^2 + y'^2 + z'^2)]}_{\vec{r}'^2} \underbrace{(\omega'_x \vec{i} + \omega'_y \vec{j} + \omega'_z \vec{k})}_{\vec{\omega}} - \underbrace{(\omega'_x x' + \omega'_y y' + \omega'_z z')}_{\vec{r}' \cdot \vec{\omega}} \cdot \underbrace{(x' \vec{i} + y' \vec{j} + z' \vec{k})}_{\vec{r}'} dm = \\
 &= \int_M [(\omega'_x (x'^2 + y'^2 + z'^2) - x' \omega'_x) \vec{i} + (\omega'_y (x'^2 + y'^2 + z'^2) - y' \omega'_y) \vec{j} + (\omega'_z (x'^2 + y'^2 + z'^2) - z' \omega'_z) \vec{k}] dm = \\
 &= \left[\left(\int_M (x'^2 + y'^2 + z'^2) dm \right) \omega'_x - \left(\int_M x' y' dm \right) \omega'_y - \left(\int_M x' z' dm \right) \omega'_z \right] \vec{i} + \\
 &+ \left[\left(\int_M (x'^2 + y'^2 + z'^2) dm \right) \omega'_y - \left(\int_M x' y' dm \right) \omega'_x - \left(\int_M y' z' dm \right) \omega'_z \right] \vec{j} + \\
 &+ \left[\left(\int_M (x'^2 + y'^2 + z'^2) dm \right) \omega'_z - \left(\int_M x' z' dm \right) \omega'_x - \left(\int_M y' z' dm \right) \omega'_y \right] \vec{k} = \\
 &= \left[\left(\int_M (x'^2 + y'^2 + z'^2) dm \right) \omega'_x - \left(\int_M x' y' dm \right) \omega'_y - \left(\int_M x' z' dm \right) \omega'_z \right] \vec{i} + \\
 &+ \left[\left(\int_M (x'^2 + y'^2 + z'^2) dm \right) \omega'_y - \left(\int_M x' y' dm \right) \omega'_x - \left(\int_M y' z' dm \right) \omega'_z \right] \vec{j} + \\
 &+ \left[\left(\int_M (x'^2 + y'^2 + z'^2) dm \right) \omega'_z - \left(\int_M x' z' dm \right) \omega'_x - \left(\int_M y' z' dm \right) \omega'_y \right] \vec{k}
 \end{aligned}$$

Mărimile obținute prin integrare din expresia de mai sus se numesc momente de inerție mecanice și se notează astfel:

$$J_{xx}' \stackrel{\text{not}}{=} \int_{(M)} (y'^2 + z'^2) dm$$

$$J_{xy}' \stackrel{\text{not}}{=} \int_{(M)} x' y' dm = J_{yx}'$$

$$J_{yy}' \stackrel{\text{not}}{=} \int_{(M)} (x'^2 + z'^2) dm$$

$$J_{yz}' \stackrel{\text{not}}{=} \int_{(M)} y' z' dm = J_{zy}'$$

$$J_{zz}' \stackrel{\text{not}}{=} \int_{(M)} (x'^2 + y'^2) dm$$

$$J_{zx}' \stackrel{\text{not}}{=} \int_{(M)} z' x' dm = J_{xz}'$$

Unitatea de măsură este $\text{kg} \cdot \text{m}^2$.
Cu aceste notații, momentul cinetic de rotație în polul O' capătă forma:

$$\begin{aligned} \vec{K}_{O'}'_{\text{rot}} = & [J_{xx}' \omega_x - J_{xy}' \omega_y - J_{xz}' \omega_z] \vec{i} + \\ & [-J_{yx}' \omega_x + J_{yy}' \omega_y - J_{yz}' \omega_z] \vec{j} + \\ & [-J_{zx}' \omega_x - J_{zy}' \omega_y + J_{zz}' \omega_z] \vec{k} \end{aligned}$$

Pentru a putea scrie matriceal relația de mai sus, s-a introdus noțiunea de matrice de inerție în polul O' , notată $J_{O'}'$, de forma:

$$J'_{O'} = \begin{bmatrix} J'_{xx} & -J'_{xy} & -J'_{xz} \\ -J'_{yx} & J'_{yy} & -J'_{yz} \\ -J'_{zx} & -J'_{zy} & J'_{zz} \end{bmatrix}$$

Această matrice este simetrică.

Componentele momentului cinetic de rotație se obțin ca elementele unei matrici care se calculează înmulțind matricea de inerție în punctul O' , $J'_{O'}$, cu matricea coloană

$$\omega' = \begin{bmatrix} \omega'_x \\ \omega'_y \\ \omega'_z \end{bmatrix}$$

Se obține relația matricială

$$K'_{O'rot} = J'_{O'} \cdot \omega'$$

Scrișă în detaliu, relația este

$$\begin{bmatrix} K'_{O'x} \\ K'_{O'y} \\ K'_{O'z} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} J'_{xx} & -J'_{xy} & -J'_{xz} \\ -J'_{yx} & J'_{yy} & -J'_{yz} \\ -J'_{zx} & -J'_{zy} & J'_{zz} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \omega'_x \\ \omega'_y \\ \omega'_z \end{bmatrix}$$

unde $K'_{O'x}$, $K'_{O'y}$ și $K'_{O'z}$ sunt componentele vectorului $\vec{K}'_{O'rot}$.

Energia cinetică a solidului rigid

În cazul punctului material, energia cinetică se calculează cu formula

$$E \stackrel{\text{def}}{=} \frac{1}{2} m \vec{v}^2 \text{ [J]}$$

unde m este masa punctului iar \vec{v} este viteza acestuia.

Energia cinetică a solidului rigid se calculează ca suma energiilor cinetice ale maselor elementare dm . Deoarece este vorba de o sumă cu un număr infinit de termeni, ea se efectuează prin integrare și se obține

$$E \stackrel{\text{def}}{=} \int_{(M)} \frac{1}{2} \vec{v}^2 dm \text{ [J]}$$

Pentru calcularea energiei cinetice a solidului rigid, se folosește formula de calcul a vitezei unui punct al corpului.

$$\begin{aligned} E &= \frac{1}{2} \int_{(M)} (\vec{v}_0 + \vec{\omega} \times \vec{r}_1)^2 dm = \frac{1}{2} \int_{(M)} [\vec{v}_0^2 + 2\vec{v}_0 \cdot (\vec{\omega} \times \vec{r}_1) + (\vec{\omega} \times \vec{r}_1)^2] dm \\ &= \frac{1}{2} \int_{(M)} \vec{v}_0^2 dm + \int_{(M)} \vec{v}_0 \cdot (\vec{\omega} \times \vec{r}_1) dm + \frac{1}{2} \int_{(M)} (\vec{\omega} \times \vec{r}_1)^2 dm \\ &= \frac{1}{2} \vec{v}_0^2 \int_{(M)} dm + \vec{v}_0 \cdot \left(\vec{\omega} \times \int_{(M)} \vec{r}_1 dm \right) + \frac{1}{2} \int_{(M)} (\vec{\omega} \times \vec{r}_1)^2 dm \end{aligned}$$

$\underbrace{\vec{\omega}}_{\vec{v}_{rot}}$

Deoarece $\int_{(M)} dm = M$ (masa corpului) iar $\int_{(M)} \vec{r}_i dm = M \vec{r}_G$ rezultă:

$$E = \frac{1}{2} M v_{0i}^2 + M \cdot \vec{v}_0 (\vec{\omega} \times \vec{r}_G) + E_{rot} \quad [J]$$

Vectrii \vec{v}_0 și $\vec{\omega}$ se pot scoate în afara integra-
lei deoarece nu depind de poziția elementului
dm în interiorul corpului, ei fiind aceiași
pentru toate punctele din corp (sunt vectori caracte-
ristici rigidului).

Ultimul termen din energia cinetică se
numește energie cinetică de rotație și se
notează E_{rot} datorită faptului că vectorul
 $\vec{\omega} \times \vec{r}_i$ se mai numește viteză de rotație:

$$E_{rot} = \frac{1}{2} \int_{(M)} (\vec{\omega} \times \vec{r}_i)^2 dm = \frac{1}{2} \int_M \omega_{rot}^2 dm$$

Calculul acestei componente a energiei cinetice
a solidului rigid se face folosind formula
din calcul vectorial

$$(\vec{a} \times \vec{b})^2 + (\vec{a} \cdot \vec{b})^2 = \vec{a}^2 \cdot \vec{b}^2$$

din care rezultă

$$(\vec{a} \times \vec{b})^2 = \vec{a}^2 \vec{b}^2 - (\vec{a} \cdot \vec{b})^2$$

Se obține

$$\begin{aligned}
 E_{\text{rot}} &= \frac{1}{2} \int_{(M)} [\bar{\omega}^2 \bar{r}'^2 - (\bar{\omega} \cdot \bar{r}')^2] dm = \\
 &= \frac{1}{2} \int_{(M)} [(\omega_x'^2 + \omega_y'^2 + \omega_z'^2)(x'^2 + y'^2 + z'^2) - (\omega_x' x' + \omega_y' y' + \omega_z' z')^2] dm \\
 &= \frac{1}{2} \int_{(M)} \omega_x'^2 (y'^2 + z'^2) dm + \frac{1}{2} \int_{(M)} \omega_y'^2 (x'^2 + z'^2) dm + \frac{1}{2} \int_{(M)} \omega_z'^2 (x'^2 + y'^2) dm - \\
 &- \int_{(M)} \omega_x' \omega_y' x' y' dm - \int_{(M)} \omega_y' \omega_z' y' z' dm - \int_{(M)} \omega_x' \omega_z' x' z' dm. \\
 &= \frac{1}{2} \omega_x'^2 \int_{(M)} (y'^2 + z'^2) dm + \frac{1}{2} \omega_y'^2 \int_{(M)} (x'^2 + z'^2) dm + \frac{1}{2} \omega_z'^2 \int_{(M)} (x'^2 + y'^2) dm - \\
 &- \omega_x' \omega_y' \int_{(M)} x' y' dm - \omega_y' \omega_z' \int_{(M)} y' z' dm - \omega_x' \omega_z' \int_{(M)} x' z' dm.
 \end{aligned}$$

Se observă că integralele sunt tocmai momentele de inerție mecanice definite anterior, deci energia cinetică de rotație se scrie:

$$E_{\text{rot}} = \frac{1}{2} \left[J_{xx} \omega_x'^2 + J_{yy} \omega_y'^2 + J_{zz} \omega_z'^2 - 2J_{xy} \omega_x' \omega_y' - 2J_{yz} \omega_y' \omega_z' - 2J_{xz} \omega_x' \omega_z' \right]$$

Energia cinetică de rotație se poate calcula folosind matricea de inerție în polul O' și matricea coloană ω' cu formulă:

$$E_{rot} = \frac{1}{2} \omega^T J_0 \omega$$

Teoremele lui Koenig

Un caz particular des utilizat în dinamica rigidelor este acela în care polul O' coincide cu centrul de masă G al corpului. În acest caz $\vec{r}_G' = 0$ iar momentul cinetic și energia cinetică capătă formele:

$$\vec{K}_0 = \vec{r}_G \times M \vec{V}_G + \vec{K}_{G_{rot}}$$

$$E = \frac{1}{2} M \vec{V}_G^2 + E_{rot}$$

Puterea și lucrul mecanic

În cazul unui punct material asupra căruia acționează un sistem de forțe care are rezultanta \vec{R} și care se deplasează cu viteza \vec{v} , puterea sistemului de forțe este

$$P = \vec{R} \cdot \vec{v} \text{ [W]}$$

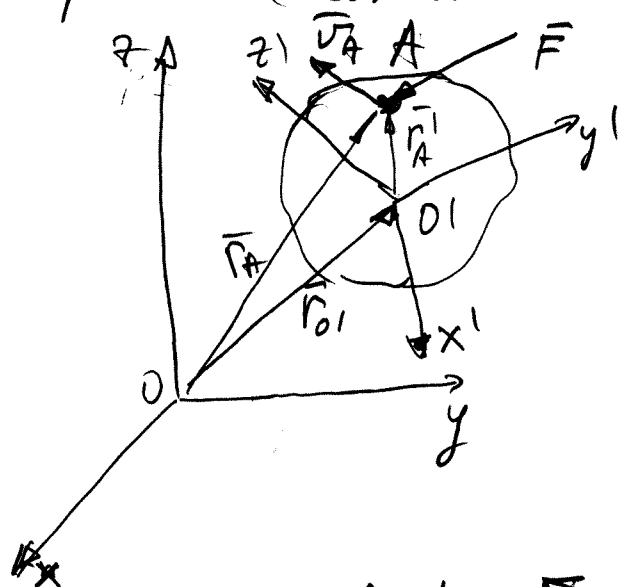
Se consideră un solid rigid în mișcare în raport cu un reper fix. Între un punct A al corpului având viteza \vec{v}_A acționează o forță \vec{F} . Puterea acestei forțe este

$$P = \vec{F} \cdot \vec{v}_A = \vec{F} \cdot (\vec{v}_0 + \vec{\omega} \times \vec{r}_A') = \vec{F} \cdot \vec{v}_0 + \vec{F} \cdot (\vec{\omega} \times \vec{r}_A')$$

Produsul mixt a trei vectori este comutativ și ciclic adică are loc relația:

$$\vec{a} \cdot (\vec{b} \times \vec{c}) = \vec{b} \cdot (\vec{c} \times \vec{a}) = \vec{c} \cdot (\vec{a} \times \vec{b})$$

Aplicând comutativitatea ciclică, rezultă



$$P = \vec{F} \cdot \vec{v}_O + \vec{\omega} \cdot (\vec{r}_A \times \vec{F})$$

Pe de altă parte, momentul polar în raport cu polul O' al forței \vec{F} este

$$\vec{M}_{O'}(\vec{F}) = \vec{r}_A \times \vec{F}$$

Puterea forței \vec{F} se calculează cu formula:

$$P = \vec{F} \cdot \vec{v}_O + \vec{\omega} \cdot \vec{M}_{O'}(\vec{F})$$

În cazul în care asupra corpului acționează un sistem de forțe $S = \{\vec{F}_1, \dots, \vec{F}_n\}$, care are torsorul în polul O'

$$\vec{T}_{O'}(S) = \begin{cases} \vec{R} = \vec{F}_1 + \vec{F}_2 + \dots + \vec{F}_n = \sum_{i=1}^n \vec{F}_i \\ \vec{M}_{O'} = \vec{M}_{O'}(\vec{F}_1) + \dots + \vec{M}_{O'}(\vec{F}_n) = \sum_{i=1}^n \vec{M}_{O'}(\vec{F}_i) \end{cases}$$

puterea P a acestui sistem este suma puterilor forțelor și avem

$$P_1 = \vec{F}_1 \cdot \vec{v}_O + \vec{\omega} \cdot \vec{M}_{O'}(\vec{F}_1)$$

$$P_2 = \vec{F}_2 \cdot \vec{v}_O + \vec{\omega} \cdot \vec{M}_{O'}(\vec{F}_2)$$

$$\vdots$$

$$\vec{P}_n = \vec{F}_n \cdot \vec{v}_O + \vec{\omega} \cdot \vec{M}_{O'}(\vec{F}_n)$$

$$P = P_1 + P_2 + \dots + P_n = \vec{v}_O \cdot (\vec{F}_1 + \vec{F}_2 + \dots + \vec{F}_n) + \vec{\omega} \cdot (\vec{M}_{O'}(\vec{F}_1) + \vec{M}_{O'}(\vec{F}_2) + \dots + \vec{M}_{O'}(\vec{F}_n))$$

Formula de calcul a puterii sistemului de

forțe care acționează asupra unui solid rigid este

$$P = \vec{V}_O \cdot \vec{R} + \vec{\omega} \cdot \vec{M}_O \quad [W]$$

Lucrul mecanic elementar dL al forței \vec{F} aplicată în punctul A când acesta are o deplasare infinit mică (deplasare elementară) $d\vec{r}_A$, este

$$dL = \vec{F} \cdot d\vec{r}_A \quad [J].$$

Căci în cazul punctului material, dL nu este întotdeauna o diferențială totală exactă, el fiind rezultatul înmulțirii unei mărimi finite \vec{F} cu o mărime infinit mică $d\vec{r}_A$, ceea ce asigură că expresia este o diferențială totală exactă decât în anumite situații.

Deoarece:

$$d\vec{r}_A = \vec{v}_A \cdot dt = (\vec{v}_O + \vec{\omega} \times \vec{r}_A) dt$$

lucrul mecanic elementar capătă expresia

$$\begin{aligned} dL &= \vec{F} \cdot (\vec{v}_O + \vec{\omega} \times \vec{r}_A) dt = [\vec{F} \cdot \vec{v}_O + \vec{F} \cdot (\vec{\omega} \times \vec{r}_A)] dt \\ &= [\vec{F} \cdot \vec{v}_O + \vec{\omega} \cdot (\vec{r}_A \times \vec{F})] dt = [\vec{F} \cdot \vec{v}_O + \vec{\omega} \cdot \vec{M}_O(\vec{F})] dt = \\ &= P \cdot dt \end{aligned}$$

Când asupra rigidului acționează un sistem de forțe a cărui putere este P atunci

lucrul mecanic elementar este

$$dL = P dt = (\vec{v}_O \cdot \vec{R} + \vec{\omega} \cdot \vec{M}_O) dt$$

Lucrul mecanic efectuat într-un interval de timp $[t_0, t_1]$ este

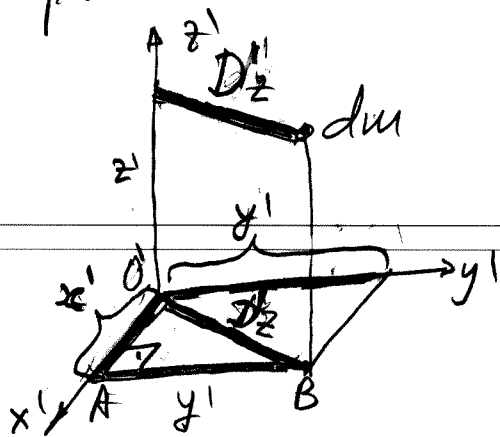
$$L = \int_{t_0}^{t_1} P dt = \int_{t_0}^{t_1} (\vec{v}_0 \cdot \vec{R} + \vec{\omega} \cdot \vec{M}_0) dt$$

Momente de inerție

În calculul momentului cinetic și al energiei cinetice, au intervenit niște mărimi scalare pe care le-am denumit momente de inerție mecanice. Acestea sunt de două tipuri:

$$\textcircled{1} \quad J'_{xx} = \int_{(M)} (y'^2 + z'^2) dm \quad J'_{yy} = \int_{(M)} (x'^2 + z'^2) dm \quad J'_{zz} = \int_{(M)} (x'^2 + y'^2) dm$$

sunt numite momente de inerție axiale. Ele sunt strict pozitive deoarece se obțin prin integrarea unei funcții pozitive. Denumirea provine de la faptul că suma pătratelor celor două coordonate reprezintă pătratul distanței de la elementul de masă dm la axa a cărei denumire nu apare în coordonate. De exemplu, așa cum



rezultă din desen folosind Teorema lui Pitagora aplicată în triunghiul dreptunghic OAB avem

$$D_z'^2 = x'^2 + y'^2 \text{ iar}$$

$$J'_{zz} = \int_{(M)} D_z'^2 dm$$

$$② J'_{xy} = \int_M x'y' dm \quad J'_{yz} = \int_M y'z' dm \quad J'_{zx} = \int_M z'x' dm$$

numite momente de inerție centrifugale sau produse de inerție. Ele pot fi pozitive, negative sau nule. Deoarece produsul coordonatelor este comutativ, avem

$$J'_{xy} = J'_{yx} \quad J'_{yz} = J'_{zy} \quad J'_{zx} = J'_{xz}$$

Momentele de inerție mecanice depind de materialul din care este confecționat corpul prin masa dm și de forma geometrică a acestuia prin coordonatele acestei mase elementare.

În cazul corpurilor omogene densitatea constantă poate fi scoasă în fața integralei ($dm = \rho_v^0 dv$, $dm = \rho_A^0 dA$, $dm = \rho_L^0 ds$) și rezultă o relație generică de forma

$$J = \rho^0 I$$

unde I se numește moment de inerție geometric. El nu mai depinde de material ci doar de forma geometrică a corpului.

De exemplu, la un corp volumic omogen la care $dm = \rho_v^0 dV$, momentul de inerție axial J'_{xx} se calculează astfel:

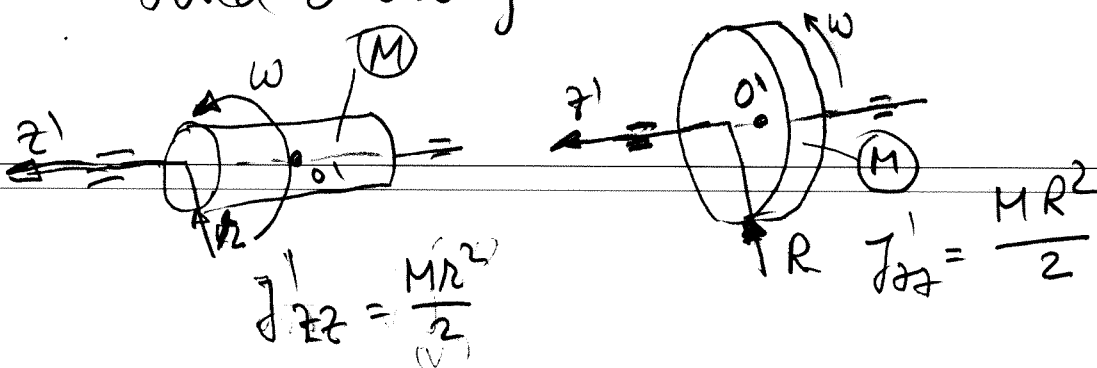
$$J'_{xx} = \int_{(M)} (y'^2 + z'^2) dm = \int_{(V)} (y'^2 + z'^2) \rho_v^0 dV = \rho_v^0 \int_{(V)} (y'^2 + z'^2) dV =$$

$$= \rho_v^0 I'_{zz}.$$

sau

$$J'_{xy} = \int_{(M)} x' y' dm = \int_{(V)} x' y' \rho_v^0 dV = \rho_v^0 \int_{(V)} x' y' dV = \rho_v^0 I'_{xy}$$

observație: Cu cât substanța corpului este mai departe de axe, cu atât momentele de inerție axiale sunt mai mari. De exemplu, dacă avem doi cilindri care se pot roti în jurul axei în care au aceeași masă dar unul are raza R și este lung iar celălalt are raza R dar este îngust, cel de al doilea are momentul de inerție mai mare față de axa de rotație $O'z'$. În consecință va putea fi rotit făcând un efort mai mare (are o inerție mai mare la rotație) dar va înmag. zina o energie cinetică mai mare.



Observatie. Momentul de inerție al unui cilindru de rază R și masă M în raport cu axa de simetrie este $\frac{MR^2}{2}$. Există tabele cu momentele de inerție ale unor corpuri.

Momente principale de inerție. Axe principale de inerție

Dacă $J_{xz}' = J_{yz}' = 0$ atunci se spune că axa $O'z'$ este axă principală de inerție.

Dacă $J_{xy}' = J_{zy}' = 0$ atunci se spune că axa $O'y'$ este axă principală de inerție.

Dacă $J_{zx}' = J_{yx}' = 0$ atunci se spune că axa $O'x'$ este axă principală de inerție.

Dacă două axe ale unui reper sunt axe principale de inerție, atunci cea de a treia este, în mod automat, axă principală de inerție.

Dacă două momente de inerție centrifugale sunt nule, atunci axele repelui sunt, evident, axe principale de inerție. iar momentele de inerție axiale corespun-

În toate aceste axe sunt numite momente principale de inerție. Se va arăta că în orice punct (pol) se poate determina un reper unic ale cărui axe sunt axe principale de inerție. Dacă polul este centrul de masă al corpului, atunci axele principale de inerție se numesc axe principale centrale de inerție; iar momentele de inerție axiale corespunzătoare lor se numesc momente principale centrale de inerție.

În cazul unui reper ale cărui axe sunt axe principale de inerție, matricea de inerție are forma diagonală:

$$\mathbf{J}'_O = \begin{bmatrix} J'_{xx} & 0 & 0 \\ 0 & J'_{yy} & 0 \\ 0 & 0 & J'_{zz} \end{bmatrix}.$$

De asemenea, în acest caz, momentul cinetic de rotație și energia cinetică de rotație au expresii mult mai simple:

$$\vec{K}_{O,rot} = J'_{xx} \omega_x \vec{e}_1 + J'_{yy} \omega_y \vec{e}_2 + J'_{zz} \omega_z \vec{e}_3$$

$$E_{rot} = \frac{1}{2} [J'_{xx} \omega_x^2 + J'_{yy} \omega_y^2 + J'_{zz} \omega_z^2]$$

Din acest motiv, se va cauta întotdeauna ca reperul legat de corp să fie unul ale cărui axe să fie axe principale de inerție.

Cea mai simplă formă a momentului cinetic de rotație și a energiei cinetice de rotație este atunci când axele reperului sunt axe principale de inerție iar viteza unghiulară a corpului are direcția fixă a axei Oz (axele Oz și $O'z'$ sunt paralele):

$$\vec{\omega} = \omega_z \vec{k} = \dot{\varphi} \vec{k} = \dot{\varphi} \vec{k}', \omega_x = \omega_y = 0.$$

Momentul cinetic de rotație și energia cinetică de rotație au, în acest caz, expresiile:

$$\vec{K}_{O' \text{ rot}} = J_{zz'} \omega_z \vec{k}' = J_{zz'} \dot{\varphi} \vec{k}'$$

$$E_{\text{rot}} = \frac{1}{2} J_{zz'} \omega_z^2 = \frac{1}{2} J_{zz'} \dot{\varphi}^2.$$

Un caz particular întâlnit la dinamica mișcării de rotație în jurul unei axe fixe care va fi prezentată ulterior este acela în care axele reperului legat de corp nu sunt axe principale de inerție dar viteza unghiulară are, ca mai sus, direcția fixă a axei Oz . În acest

caz, expresia momentului cinetic de rotație și a energiei cinetice de rotație sunt:

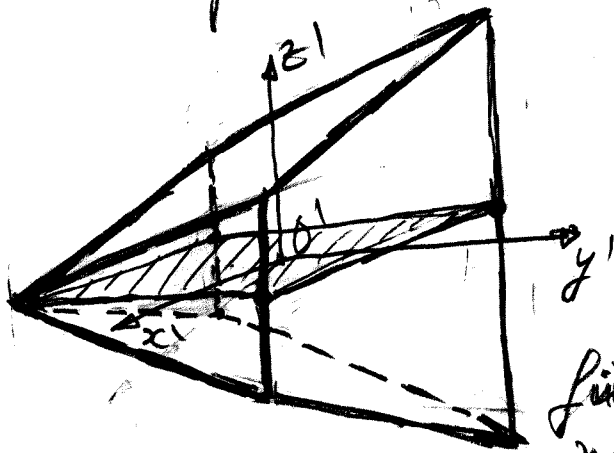
$$\vec{K}_{O' \text{ rot}} = -J_{xz}' \dot{\varphi} \vec{i} - J_{yz}' \dot{\varphi} \vec{j} + J_{zz}' \dot{\varphi} \vec{k}$$

$$E_{\text{rot}} = \frac{1}{2} J_{zz}' \dot{\varphi}^2$$

Proprietăți ale momentelor de inerție

Momentele de inerție au următoarele proprietăți importante care vor fi prezentate fără demonstrație.

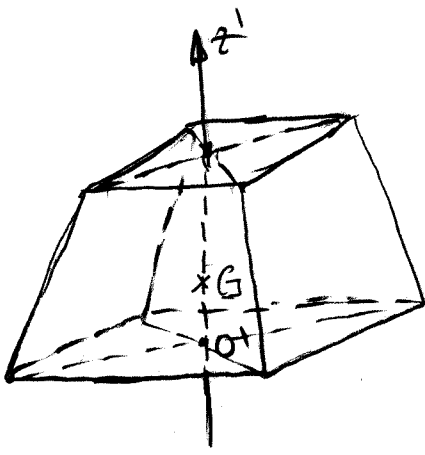
① Dacă un corp are un plan de simetrie materială, atunci orice axă perpendiculară pe acel plan este axă principală de inerție. Un exemplu este dat în figura următoare.



$$J_{xz}' = J_{yz}' = 0$$

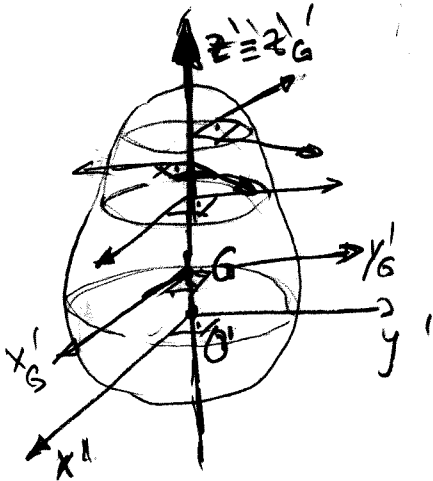
Axa Oz' este axă principală de inerție fiind perpendiculară pe planul de simetrie înșurat.

② Dacă un corp are o axă de simetrie materială atunci aceasta este axă principală centrală de inerție. Un exemplu este dat în figura următoare.



Trunchiul de piramidă pătrată regulată din desen are ca axă de simetrie axa $O'z'$. deci ea este axă principală centrală de inerție.

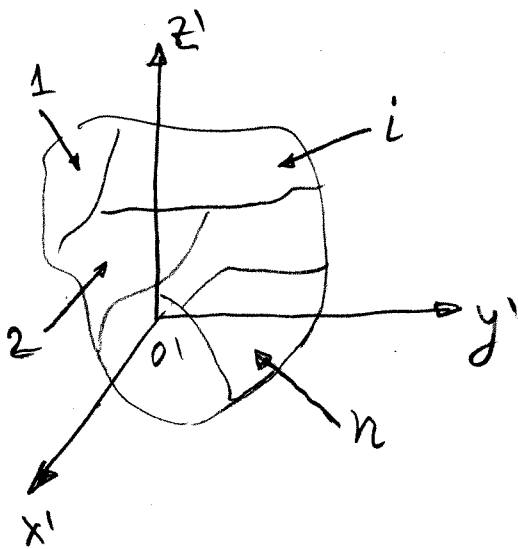
consecință. Dacă un corp are o axă de simetrie de revoluție, atunci aceasta este axă principală centrală de inerție. Oricare alte două axe reciproc perpendiculare și perpendiculare pe axa de simetrie vor fi axe principale de inerție și toate trei vor forma un reper cu axe principale de inerție.



În desenul alăturat este figurat un corp care are axa $O'z'$ ca axă de simetrie de revoluție. Oricare alte

două axe perpendiculare între ele și perpendiculare pe axa $O'z'$ formează un reper ale cărui axe sunt axe principale de inerție. Dacă se alege polul O' în centrul de masă G al corpului, axele reperului vor fi axe principale centrale de inerție

- ③ Dacă un corp este împărțit în "n" zone (porțiuni), atunci momentele de inerție ale corpului în raport cu axele unui reper sunt egale cu suma momentelor de inerție corespunzătoare ale zonelor simple calculate în raport cu axele aceluiași reper.



Desenul alăturat reprezintă un solid rigid care a fost împărțit în "n" zone ale căror momente de inerție sunt notate $J_{xx}^{(i)}$, $J_{yy}^{(i)}$, $J_{zz}^{(i)}$, $J_{xy}^{(i)}$, $J_{yz}^{(i)}$, $J_{xz}^{(i)}$ cu $i=1, 2, \dots, n$.

și sunt calculate în raport cu axele reperului $O'x'y'z'$. Momentele de inerție ale întregului corp sunt

$$J_{xx} = J_{xx}^{(1)} + J_{xx}^{(2)} + \dots + J_{xx}^{(n)} = \sum_{i=1}^n J_{xx}^{(i)}$$

$$J_{yy} = J_{yy}^{(1)} + J_{yy}^{(2)} + \dots + J_{yy}^{(n)} = \sum_{i=1}^n J_{yy}^{(i)}$$

$$J_{zz} = J_{zz}^{(1)} + J_{zz}^{(2)} + \dots + J_{zz}^{(n)} = \sum_{i=1}^n J_{zz}^{(i)}$$

$$J_{xy} = J_{xy}^{(1)} + J_{xy}^{(2)} + \dots + J_{xy}^{(n)} = \sum_{i=1}^n J_{xy}^{(i)}$$

$$J'_{yz} = J'_{yz(1)} + J'_{yz(2)} + \dots + J'_{yz(n)} = \sum_{i=1}^n J'_{yz(i)}$$

$$J'_{xz} = J'_{xz(1)} + J'_{xz(2)} + \dots + J'_{xz(n)} = \sum_{i=1}^n J'_{xz(i)}$$

Observație. Dacă corpul este omogen și sunt zone care se scot (goluri) atunci de se vor considera pline cu același material și momentele lor de inerție se vor introduce în sumele de mai sus cu semnul minus.

Relatii între momentele de inerție

Mergând pe ideea că momentele de inerție axiale au la bază produsul dintre elementul de masă dm și pătratul distanței până la axă, se mai pot defini următoarele momente de inerție:

① Momentul de inerție polar în care se înmulțește elementul de masă cu pătratul distanței până la polul O'

$$J'_{O'} = \int_{(M)} (x'^2 + y'^2 + z'^2) dm$$

② Momente de inerție planare în care se înmulțește elementul de masă dm cu pătratul

distanței până la planele de coordonate:

$$J_{P_1}' = \int_{(M)} x'^2 du, \quad J_{P_2}' = \int_{(M)} y'^2 du, \quad J_{P_3}' = \int_{(M)} z'^2 du$$

unde P_1 este planul $y'o'z'$, P_2 este planul $x'o'z'$ iar P_3 este planul $x'o'y'$.

Între momentele de inerție se pot deduce câteva relații de legătură de tipul:

$$J_{O'}' = J_{P_1}' + J_{P_2}' + J_{P_3}'$$

$$J_{O'}' = \frac{1}{2} (J_{xx}' + J_{yy}' + J_{zz}')$$

$$J_{xx}' = J_{P_2}' + J_{P_3}', \quad J_{yy}' = J_{P_1}' + J_{P_3}', \quad J_{zz}' = J_{P_1}' + J_{P_2}'$$

$$J_{P_1}' = \frac{1}{2} (J_{yy}' + J_{zz}' - J_{xx}')$$

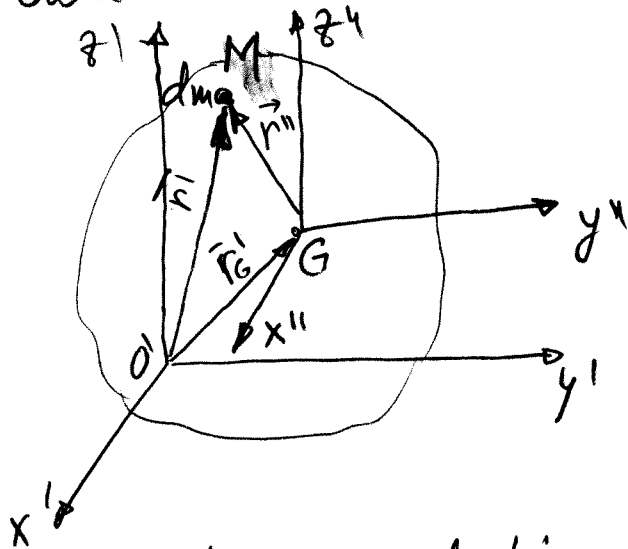
$$J_{P_2}' = \frac{1}{2} (J_{xx}' + J_{zz}' - J_{yy}')$$

$$J_{P_3}' = \frac{1}{2} (J_{xx}' + J_{yy}' - J_{zz}')$$

În continuare se va analiza variația momentelor de inerție la translația și rotația reperului solidar cu corpul. Aceste studii sunt necesare la calculul momentelor de inerție ale unui corp când se utilizează împărțirea pe zone simple și la aflarea reperului al cărui axe sunt axe principale de inerție și a momentelor principale de inerție.

Variatia momentelor de inertie la translatia axelor. Teorema lui Steiner

Se consideră un solid rigid (S) de care este atașat un reper $R'(O', \bar{i}, \bar{j}, \bar{k})$ cu polul într-un punct oarecare O' și un reper $R(G, \bar{i}''', \bar{j}''', \bar{k}''')$ cu polul în centrul de masă G al corpului. Cele două repere au axe paralele, așa cum se poate vedea în desen.



Se consideră un punct oarecare M al corpului, căruia îi corespunde o masă elementară dm . Din desenul alăturat rezultă, aplicând regula triunghiului,

următoarea relație:

$$\bar{r}' = \bar{r}_G' + \bar{r}'''$$

de unde

$$\bar{r}''' = \bar{r}' - \bar{r}_G'$$

care revine la următoarele relații scalare:

$$x''' = x' - x_G'$$

$$y''' = y' - y_G'$$

$$z''' = z' - z_G'$$

Se consideră cunoscute momentele de inerție ale corpului în raport cu reperul $R'(O', \vec{i}', \vec{j}', \vec{k}')$ și se dorește determinarea momentelor de inerție în raport cu reperul $R''(G, \vec{i}'', \vec{j}'', \vec{k}'')$.

$$\begin{aligned} J_{xx}'' &= \int_{(M)} (y''^2 + z''^2) dm = \int_{(M)} [(y' - y'_G)^2 + (z' - z'_G)^2] dm = \\ &= \int_{(M)} (y'^2 + z'^2) dm - 2 \int_{(M)} (y' y'_G) dm - 2 \int_{(M)} (z' z'_G) dm + \\ &+ \int_{(M)} (y_G'^2 + z_G'^2) dm = J_{xx}' - 2 y'_G \int_{(M)} y' dm - 2 z'_G \int_{(M)} z' dm + \\ &+ (y_G'^2 + z_G'^2) \int_{(M)} dm = J_{xx}' - 2 M y_G'^2 - 2 M z_G'^2 + M (y_G'^2 + z_G'^2) = \\ &= J_{xx}' - (y_G'^2 + z_G'^2) M. \end{aligned}$$

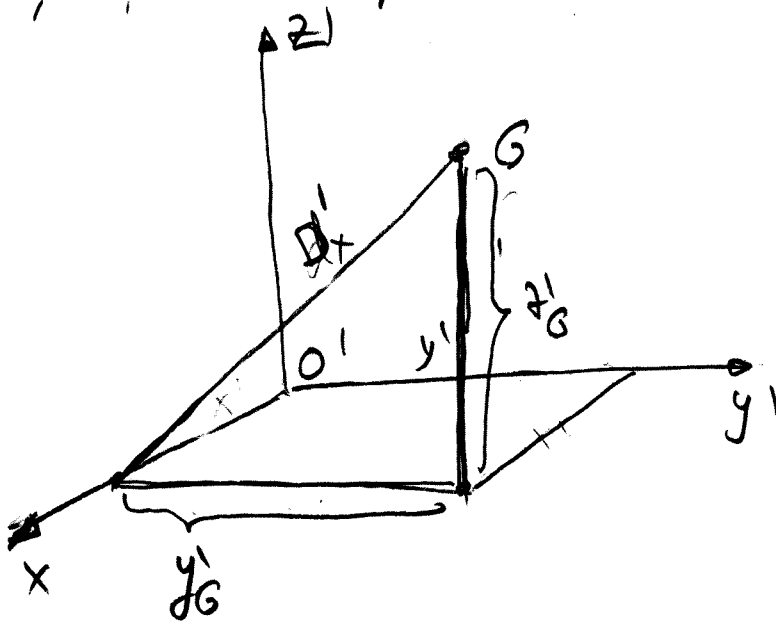
Coordonatele y'_G și z'_G sunt independente de poziția masei elementare dm în corp, deci pot fi scoase în afara integralei. De asemenea

$$\int_{(M)} z' dm = M z'_G \quad \text{și} \quad \int_{(M)} y' dm = M y'_G$$

asa cum rezultă din modul de calcul al coordonatelor centrului de masă.

$$z'_G = \frac{\int_{(M)} z' dm}{\int_{(M)} dm} = \frac{\int_{(M)} z' dm}{M} \quad y'_G = \frac{\int_{(M)} y' dm}{\int_{(M)} dm} = \frac{\int_{(M)} y' dm}{M}$$

Suma $y_G'^2 + z_G'^2$ este tocmai pătratul distanței de la punctul M la axa Ox' (vezi desenul), distanță notată D_x'



Relația de calcul a momentului de inerție J_{xx}' etc. serie

$$J_{xx}'' = J_{xx}' - D_x'^2 M$$

sau încă

$$J_{xx}' = J_{xx}'' + (y_G'^2 + z_G'^2) M = J_{xx}'' + D_x'^2 M$$

În mod analog, pentru momentele axiale J_{yy}' și J_{zz}' se deduc relațiile

$$J_{yy}' = J_{yy}'' + (x_G'^2 + z_G'^2) M = J_{yy}'' + D_y'^2 M$$

$$J_{zz}' = J_{zz}'' + (x_G'^2 + y_G'^2) M = J_{zz}'' + D_z'^2 M$$

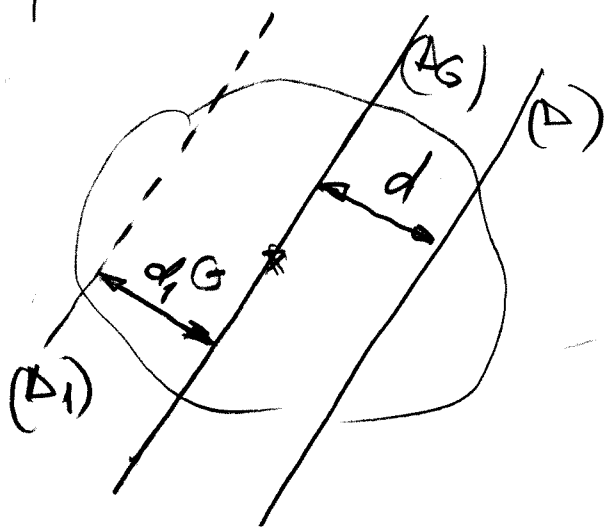
unde D_y' și D_z' reprezintă distanțele de

la punctul M la axele Oy' și Oz' .

Cele trei relații de mai sus, care reprezintă

variația momentelor de inerție axiale la translația axelor, se generalizează într-o formulă denumită teorema lui Steiner

după numele mecanicianului care a formulat-o.
Teorema lui Steiner
 Momentul de inerție al unui corp în raport cu o axă (Δ) este egal cu momentul de inerție al corpului în raport cu o axă (Δ_G) paralelă cu prima și care trece prin centrul de masă G al corpului, la care se adună produsul dintre masa corpului și pătratul distanței dintre axe.



$$J_{\Delta} = J_{\Delta_G} + M d^2$$

Dacă se consideră încă o axă (Δ_1) paralelă cu axa (Δ_G), distanța dintre ele fiind d_1 (vezi desenul),

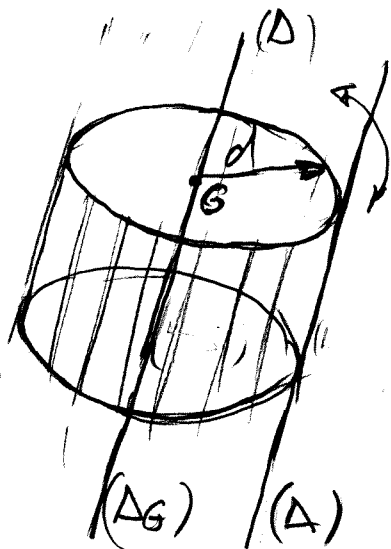
atunci putem scrie relația

$$J_{\Delta_1} = J_{\Delta_G} + M d_1^2$$

Eliminând J_{Δ_G} între ultimile două relații, se obține

$$J_{\Delta} = J_{\Delta_1} + M(d^2 - d_1^2).$$

Relația arată că atunci când $d = d_1$, $J_{\Delta} = J_{\Delta_1}$.
 Prin urmare, momentul de inerție față



de generatoarea unei suprafețe cilindrice ce are ca axă (Δ_G) și raza r este același indiferent de poziția generatoarei (Δ) .

Momentul de inerție centrifugal J_{xy} se calculează astfel

$$\begin{aligned}
 J_{xy}'' &= \int_{(M)} x'' y'' dm = \int_{(M)} (x' - x'_G)(y' - y'_G) dm = \\
 &= \int_{(M)} x' y' dm - \int_{(M)} x' y'_G dm - \int_{(M)} x'_G y' dm + \int_{(M)} x'_G y'_G dm = \\
 &= J_{xy}' - y'_G \int_{(M)} x' dm - x'_G \int_{(M)} y' dm + x'_G y'_G \int_{(M)} dm = \\
 &= J_{xy}' - x'_G y'_G M - x'_G y'_G M + x'_G y'_G M = \\
 &= J_{xy}' - M x'_G y'_G.
 \end{aligned}$$

Relația se mai scrie

$$J_{xy}' = J_{xy}'' + M x'_G y'_G$$

În mod analog se deduc relațiile

$$J'_{yz} = J_{yz} + M y_G' z_G'$$

$$J'_{zx} = J_{zx} + M x_G' z_G'$$

Cele trei relații de mai sus reprezintă variația momentelor de inerție centrifugale la translația axelor.

Observație. Tenenina lui Steiner arată că cel mai mic moment de inerție al corpului după o direcție este atunci când dreapta după direcția respectivă trece prin centrul de masă G al corpului. Pentru orice altă ară paralelă cu cea care trece prin G momentul de inerție se mărește cu valoarea strict pozitivă $M d^2$. Cu alte cuvinte, după dreapta care trece prin G momentul de inerție după acea direcție este MINIM. Despre momentele de inerție centrifugale nu se poate afirma așa ceva, deoarece produsul dintre coordonatele centrului de masă poate fi pozitiv, negativ sau nul.

Calculul matricii de inerție în cazul translației axelor se poate face dacă se introduce matricea antisimetrică

$$\hat{\mathbf{r}}_G' = \begin{bmatrix} 0 & -z_G' & y_G' \\ z_G' & 0 & -x_G' \\ -y_G' & x_G' & 0 \end{bmatrix}$$

Matricea de inerție în centrul de masă G \mathbf{J}_G'' când se cunosc matricile \mathbf{J}_{O_1}' , \mathbf{r}_G' se calculează cu formula

$$\mathbf{J}_G'' = \mathbf{J}_{O_1}' - M \cdot \hat{\mathbf{r}}_G' \hat{\mathbf{r}}_G'^T$$

unde M este masa corpului iar indicele superior T înseamnă matricea transpusă.

Variația momentelor de inerție la rotația axelor

Calculul componentelor momentului cinetic de rotație într-un pol O_1 se face, după cum s-a arătat, cu formula matricială

$$\mathbf{K}_{O_1 \text{ rot}} = \mathbf{J}_{O_1}' \cdot \boldsymbol{\omega}.$$

Această relație poate fi interpretată ca fiind

relația care definește un operator liniar U definit pe mulțimea Ω a vectorilor viteze unghiulară ω și având valori în mulțimea K' a vectorilor a vectorilor moment cinetic de rotație K'_{rot}

$$U: \Omega \rightarrow K'$$

Acesta este un operator liniar deoarece

$$\Omega(\alpha \omega_1 + \beta \omega_2) = \alpha \Omega(\omega_1) + \beta \Omega(\omega_2), \alpha, \beta \in \mathbb{R}$$

unde α, β sunt numere reale.

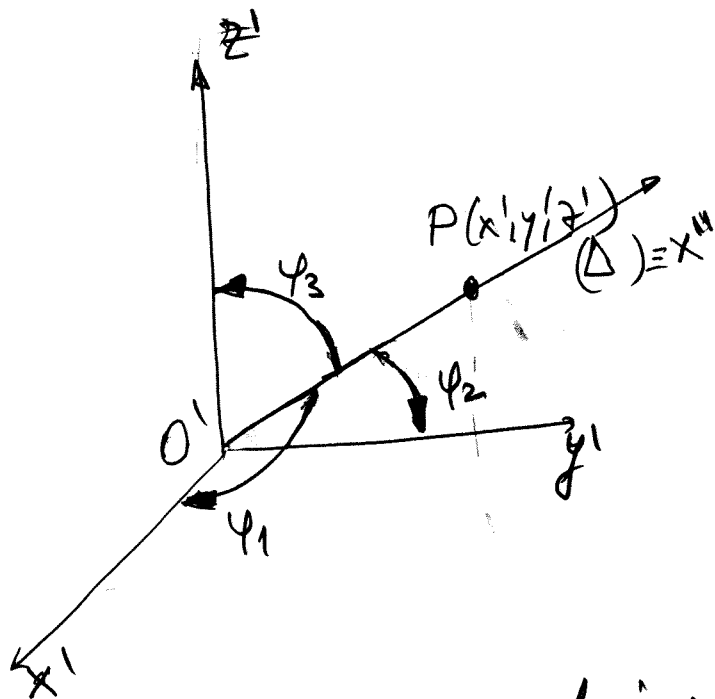
Matricea J_{01} a operatorului liniar se modifică la schimbarea bazei $(\bar{i}, \bar{j}, \bar{k})$ în baza $(\bar{i}^u, \bar{j}^u, \bar{k}^u)$ după legea

$$J''_{01} = \mathcal{A} J'_{01} \mathcal{A}^T$$

unde \mathcal{A} este matricea cosinusurilor directorale ale bazei $(\bar{i}^u, \bar{j}^u, \bar{k}^u)$.

Determinarea axelor principale de inerție și a momentelor principale de inerție

Se consideră o axă (Δ) având cosinusurile directorale $\cos \varphi_1 = \alpha$, $\cos \varphi_2 = \beta$, $\cos \varphi_3 = \gamma$



Dacă această axă ar
fi totuși axa $O'x''$
al unui reper $R''(O', \bar{i}'', \bar{j}'', \bar{k}'')$ totuși
față de reperul
 $R'(O', \bar{i}', \bar{j}', \bar{k}')$ n-av
cum oște matrița

de inerție $J_{O'}'$ n' matrița
cosinusurilor direcționale α pentru reperul R'' ,
atunci matrița de inerție pentru reperul
 R'' este

$$J_{O'}'' = \alpha J_{O'}' \alpha^T$$

Din această relație se obține următoarea
formulă de calcul pentru momentul
de inerție J_{xx}''

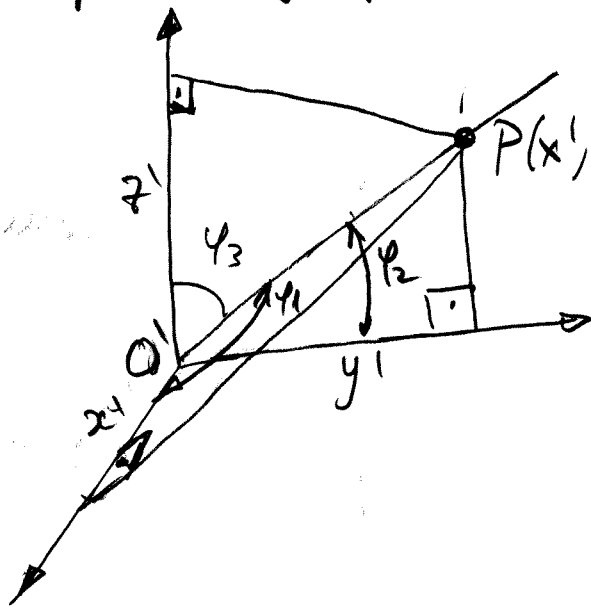
$$J_{xx}'' = J_{\Delta} = J_{xx}' \alpha^2 + J_{yy}' \beta^2 + J_{zz}' \gamma^2 - 2J_{xy}' \alpha\beta - 2J_{yz}' \beta\gamma - 2J_{xz}' \alpha\gamma$$

Se consideră acum pe axa (Δ) un punct P
de coordonate x', y', z' astfel încât

$$|O'P| = \frac{c}{\sqrt{J_{\Delta}}}$$

unde c este o constantă pozitivă nepreci-

sată. Atunci când axa (Δ) ocupă diverse poziții în spațiu prin modificarea unghiurilor φ_1, φ_2 și φ_3 , distanța OP se modifică invers proporțional cu mărimea momentului de inerție axial J_Δ . Deoarece J_Δ este o mărime strict pozitivă ($J_\Delta > 0$), punctul P nu poate fi plasat la infinit, deci OP este finit.



Din desen rezultă următoarele expresii pentru cosinusurile directoare:

$$\alpha = \cos \varphi_1 = \frac{x'}{O'P}$$

$$\beta = \cos \varphi_2 = \frac{y'}{O'P}$$

$$\gamma = \cos \varphi_3 = \frac{z'}{O'P}$$

Se înlocuiesc cosinusurile directoare în formula de calcul a momentului de inerție J_Δ și rezultă

$$\frac{C^2}{O'P^2} = J_{xx} \frac{x'^2}{O'P^2} + J_{yy} \frac{y'^2}{O'P^2} + J_{zz} \frac{z'^2}{O'P^2} - 2 \frac{J_{xy}}{O'P^2} x' y' - 2 \frac{J_{yz}}{O'P^2} y' z' - 2 \frac{J_{xz}}{O'P^2} x' z'$$

După simplificarea lui $10'P|^2$ se obține:

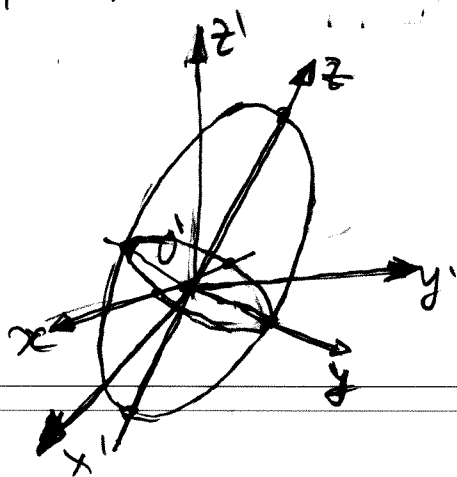
$$J'_{xx} x'^2 + J'_{yy} y'^2 + J'_{zz} z'^2 - 2J'_{xy} x'y' - 2J'_{yz} y'z' - 2J'_{xz} x'z' = C^2$$

Această relație arată că, atunci când axa (Δ) își schimbă poziția, coordonatele x', y', z' ale punctului P satisfac această relație care este ecuația unei quadrice cu centru fără puncte la infinit, adică un elipsoid denumit elipsoidul de inerție în polul O' .

Ecuația acestui elipsoid în raport cu un reper $R(O'; \vec{i}, \vec{j}, \vec{k})$ ale cărui axe coincid cu axele elipsoidului este:

$$J_{xx} x^2 + J_{yy} y^2 + J_{zz} z^2 = C^2$$

și reprezintă ecuația canonică a elipsoidului.



Din această ecuație lipsesc termenii J_{xx}, J_{yy}, J_{zz} care sunt nuli. Prin urmare, axele elipsoidului de inerție sunt axe principale.

pole de inerție în polul O' . Momentele axiale de inerție J_{xx}, J_{yy}, J_{zz} sunt deci momentele principale de inerție corespunzătoare axelor $O'x, O'y, O'z$. ^{și sunt axele principale} Deoarece ecuația canonică în polul O' este unică, rezultă că în orice pol există un singur elipsoid de inerție, deci un unic sistem ale cărui axe sunt axe principale de inerție. Dacă polul O' este chiar centrul de masă G al corpului, aceste axe se numesc axe principale centrale de inerție iar momentele de inerție corespunzătoare lor se numesc momente principale centrale de inerție.

Determinarea direcțiilor axelor principale de inerție și a momentelor principale de inerție se face folosind procedura de obținere a ecuației canonice a elipsoidului. Astfel, valorile proprii ale matricii asociate ecuației elipsoidului raportată la reperul $R'(O', \bar{i}, \bar{j}, \bar{k})$ sunt coeficienții J_{xx}, J_{yy}, J_{zz} .

Această matrice coincide cu matricea de inerție \mathbf{J}_0' , prin urmare momentele principale de inerție sunt tocmai valorile proprii ale acestei matrici.

Deoarece matricea de inerție este simetrică, valorile proprii sunt reale iar vectorii proprii corespunzători valorilor proprii distincte sunt ortogonali. Vectorii proprii ne furnizează direcțiile axelor elipsoidului de inerție deci direcțiile axelor principale de inerție.

Valorile proprii λ_i $i=1,3$ sunt soluțiile ecuației

$$\det(\mathbf{J}_0' - \lambda \mathbf{E}_3) = 0$$

adică

$$\begin{vmatrix} J_{xx}' - \lambda & -J_{xy}' & -J_{xz}' \\ -J_{xy}' & J_{yy}' - \lambda & -J_{yz}' \\ -J_{xz}' & -J_{yz}' & J_{zz}' - \lambda \end{vmatrix} = 0$$

unde \mathbf{E}_3 este matricea unitate de ordinul 3.

Vectorii proprii sunt soluțiile ecuațiilor

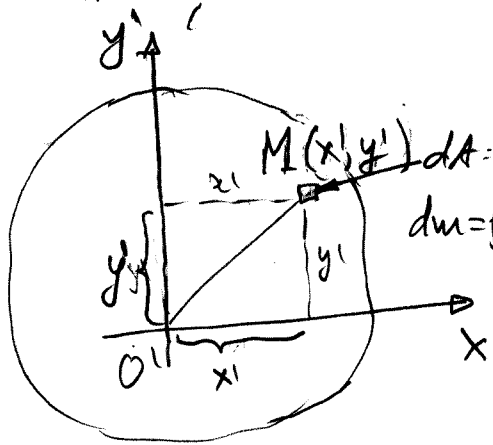
$$(\mathbf{J}_0' - \lambda_i \mathbf{E}) \mathbf{x}_i = 0 \quad i=1,3$$

unde \mathbf{x}_i $i=1,3$ este matricea coloană a necunoscutei adică a componentelor fiecărui vector propriu.

Valorile proprii și vectorii proprii se pot calcula cu ajutorul programelor de calcul dedicate, cum ar fi, de exemplu Matricea unde, comentile sunt $\text{eigenvals}(A)$ și $\text{eigenvecs}(A)$.

Cazul particular al plăcilor plane omogene

Se consideră o placă plană omogenă având aria $A[\text{m}^2]$ și densitatea de suprafață $\rho_A^0 [\frac{\text{kg}}{\text{m}^2}]$. Se



stabilească un reper $R'(O', \vec{i}, \vec{j}, \vec{k})$ în raport cu care se definesc următoarele momente de inerție mecanice

$$J'_{xx} = \int_{(M)} y'^2 dm = \int_{(A)} y'^2 \rho_A^0 dA = \rho_A^0 \int_{(A)} y'^2 dA = \rho_A^0 I'_{yy} = \rho_A^0 I'_{xx}$$

$$J'_{yy} = \int_{(M)} x'^2 dm = \int_{(A)} x'^2 \rho_A^0 dA = \rho_A^0 \int_{(A)} x'^2 dA = \rho_A^0 I'_{xx}$$

$$J'_{zz} = \int_{(M)} (x'^2 + y'^2) dm = \int_{(A)} (x'^2 + y'^2) \rho_A^0 dA = \rho_A^0 \int_{(A)} (x'^2 + y'^2) dA = \rho_A^0 I'_{zz}$$

$$J'_{xy} = \int_{(M)} x' y' dm = \int_{(A)} x' y' \rho_A^0 dA = \rho_A^0 \int_{(A)} x' y' dA = \rho_A^0 I'_{xy}$$

$$J'_{xz} = \int_{(M)} x' z' dm = 0 \quad (\text{se consideră că placa are grosime neglijabilă deci } z'=0)$$

$$J'_{yz} = \int_{(M)} y' z' dm = 0$$

De regulă, în inginerie se lucrează cu corpuri omogene și, din acest motiv, se vor folosi momentele de inerție geometrice. Acestea sunt

$$I'_{xx} = \int_{(A)} y'^2 dA$$

$$I'_{xy} = \int_{(A)} x' y' dA$$

$$I'_{yy} = \int_{(A)} x'^2 dA$$

$$I'_{yz} = \int_{(A)} y' z' dA = 0$$

$$I'_{xz} = \int_{(A)} x' z' dA = 0$$

$$I'_{zz} = \int_{(A)} (x'^2 + y'^2) dA = \int_{(A)} x'^2 dA + \int_{(A)} y'^2 dA = I'_{xx} + I'_{yy}$$

Se observă că, în cazul plăcilor plane, axa oz' este întotdeauna axă principală de inerție.

Matricea de inerție în punctul O' este

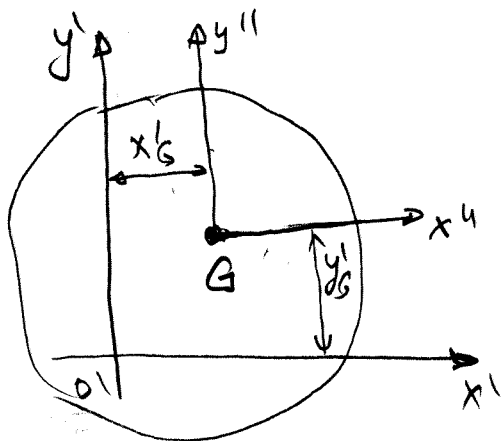
$$I_{O'} = \begin{bmatrix} I'_{xx} & -I'_{xy} & 0 \\ -I'_{xy} & I'_{yy} & 0 \\ 0 & 0 & I'_{zz} \end{bmatrix}$$

Dacă se ține cont de faptul că $I'_{zz} = I'_{xx} + I'_{yy}$, atunci se poate considera următoarea formă a matricii de inerție în punctul O'

$$I_{O'} = \begin{bmatrix} I'_{xx} & -I'_{xy} \\ -I'_{xy} & I'_{yy} \end{bmatrix}$$

Variatia momentelor de inertie la translatia axelor

Variatia momentelor de inertie la translatia axelor in cazul placilor plane inogene se deduce particularizand formulele de la cazul spatial.



Se alege un reper $R(O, i, j)$ cu polul într-un punct oarecare și un $R'(G, i', j')$ cu polul în centrul de masă G al plăcii. Coordonatele centrului de masă x'_G, y'_G

coincide cu distanțele dintre axe ale celor două repere. Teorema lui Steiner conduce la formulele

$$I'_{xx} = I''_{xx} + A y'^2_G$$

$$I'_{yy} = I''_{yy} + A x'^2_G$$

Variatia la translatie a momentului de inertie centrifugal este:

$$I'_{xy} = I''_{xy} + A x'_G y'_G$$

Si in acest caz se poate scrie o relatie matriciala barata pe matricea antisimetrica

$$\hat{R}_G = \begin{bmatrix} 0 & 0 & y'_G \\ 0 & 0 & -x'_G \\ -y'_G & x'_G & 0 \end{bmatrix}$$

de forma

$$I_G'' = I_{O_1}' - A \hat{r}_G' r_G'^T$$

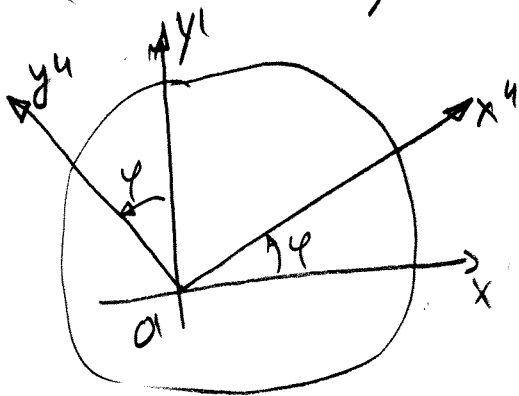
unde I_{O_1}' este matricea 3×3 pe care am prezentat-o anterior.

O relație similară se poate scrie pentru cazul când I_{O_1}' este matricea 2×2 prezentată anterior, caz în care se folosește matricea

$$\hat{r}_G' = \begin{bmatrix} y_G' & 0 \\ x_G' & 0 \end{bmatrix}.$$

Variația momentelor de inerție la rotația axelor

Se consideră o placă plană omogenă de care este atașat un reper $R(O, x, y)$ în raport cu care se cunoaște matricea de inerție



$$I_{O_1}' = \begin{bmatrix} I_{xx}' & -I_{xy}' & 0 \\ -I_{xy}' & I_{yy}' & 0 \\ 0 & 0 & I_{zz}' \end{bmatrix},$$

Se consideră un alt reper $R''(O, x'', y'')$ rotit față de

primul reper cu unghiul φ . Matricea cosinusurilor directorale este

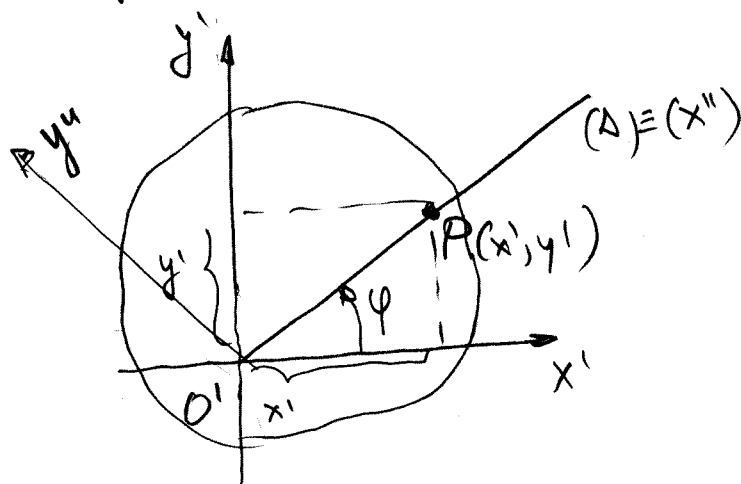
$$Q = \begin{bmatrix} \cos \varphi & \sin \varphi & 0 \\ -\sin \varphi & \cos \varphi & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}.$$

Determinarea matricii de inerție în raport cu reperul R^n se face cu o relație similară cu cea din cazul spațial:

$$I_{O'}^n = L \cdot I_{O'}^n \cdot L^T$$

Determinarea axelor principale de inerție și a momentelor principale de inerție

La fel ca și în cazul spațial, se consideră o semiaxă (Δ) care trece prin polul O' și face un unghi φ cu axa $O'x'$. Ea se poate roti în jurul punctului O' .



Pe axa (Δ) se consideră un punct P care este poziționat astfel încât

$$|O'P| = \frac{C}{\sqrt{I_{\Delta}(\varphi)}}$$

reprezentată.

unde C este o constantă pozitivă. Deoarece momentul de inerție axial $I_{\Delta}(\varphi)$ este o mărime strict pozitivă, segmentul $O'P$ nu poate avea lungime infinită. Dacă presupunem că

axa (Δ) ar fi axa $O'x''$ a unui reper $R''(O', \bar{i}'', \bar{j}'')$ rotit cu unghiul φ față de reperul $R'(O', \bar{i}', \bar{j}')$

atunci, din relația matricială, rezultă
relația de calcul:

$$I_{\Delta}(\varphi) = I_{xx}'' = I_{xx}' \cos^2 \varphi + I_{yy}' \sin^2 \varphi - 2I_{xy}' \sin \varphi \cos \varphi$$

Din figură se deduc relațiile:

$$\cos \varphi = \frac{x'}{|O'P|} \quad \sin \varphi = \frac{y'}{|O'P|}$$

Se înlocuiesc aceste valori în $I_{\Delta}(\varphi)$, și se
obține

$$\frac{C^2}{|O'P|^2} = I_{xx}' \frac{x'^2}{|O'P|^2} + I_{yy}' \frac{y'^2}{|O'P|^2} - 2I_{xy}' \frac{x'y'}{|O'P|^2}$$

care conduce, după simplificări, la relația:

$$I_{xx}' x'^2 + I_{yy}' y'^2 - 2I_{xy}' x'y' = C^2$$

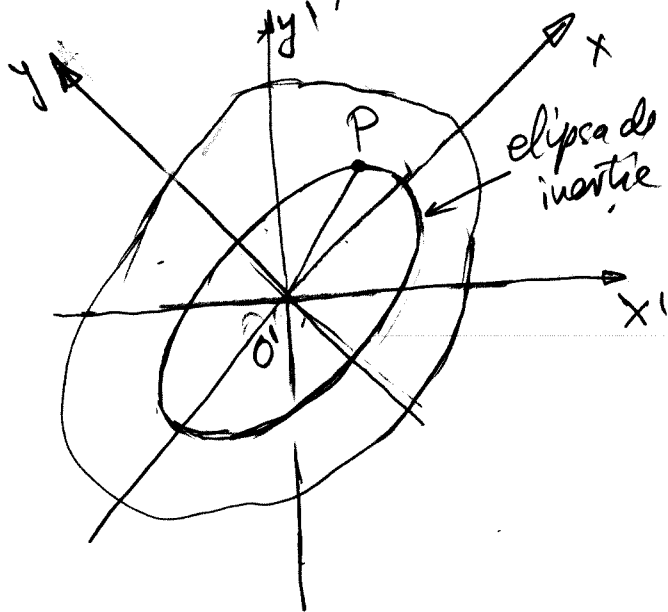
Aceasta este ecuația unei conice cu centru
fără puncte la infinit deci a unei elipse
numită elipsa de inerție în polul O' .

În raport cu un reper $O'xy$ ($R(O'; \tau, \delta)$)
alecărui axe coincid cu axele elipsei, ecuația
elipsei este

$$I_{xx} x^2 + I_{yy} y^2 = C^2$$

care constituie ecuația canonică a elipsei
de inerție în polul O' .

Din această ecuație rezultă că termenul $I_{xy}=0$,
deci axele reperului $R(O', \vec{i}, \vec{j})$ care coincid cu
axele elipsei sunt axe principale de inerție și,
evident, momentele de inerție



corespunzătoare sunt
momente principale de inerție. Când segmentul $O'P$
coincide cu semi-axele
elipsei, adică are valori
extreme, din formula

$$|O'P| = \frac{c}{\sqrt{I_{xx} + I_{yy}}}$$

momentele principale de inerție au valori
extreme, adică atunci când $O'P$ coincide cu semi-axa
mică, momentul principal de inerție este
minim și când $O'P$ coincide cu semi-axa mare
momentul principal de inerție maxim.

Procedul de determinare a formei canonice
a ecuației elipsei de inerție ne furnizează
direcțiile axelor principale de inerție și
momentele principale de inerție. Astfel,
valurile proprii ale matricii de inerție

$$I_{O'} = \begin{bmatrix} I_{xx} & -I_{xy} \\ -I_{xy} & I_{yy} \end{bmatrix}$$

sunt tocmai momentele principale de inerție iar vectorii proprii corespunzători ne arată direcțiile axelor principale de inerție. Procedul este exact ca în cazul spațial.

Un alt procedeu se bazează pe faptul că $I_0(\varphi)$ este extrem pe direcțiile axelor principale de inerție. Valoările unghiurilor φ pentru care $I_0(\varphi)$ este extrem (maximum sau minimum) sunt rădăcinile derivatei, adică soluțiile ecuației: $\frac{dI_0(\varphi)}{d\varphi} = 0$

$$\begin{aligned} \frac{dI_0(\varphi)}{d\varphi} = & -2I'_{xx} \cos\varphi \sin\varphi + 2I'_{yy} \sin\varphi \cos\varphi - 2I'_{xy} \cos^2\varphi + \\ & + 2I'_{xy} \sin^2\varphi = (I'_{yy} - I'_{xx}) \sin 2\varphi - 2I'_{xy} \cos 2\varphi \end{aligned}$$

Ecuația $\frac{dI_0(\varphi)}{d\varphi} = 0$ devine

$$(I'_{xy} - I'_{xx}) \sin 2\varphi = 2I'_{xy} \cos 2\varphi$$

de unde

$$\tan 2\varphi = \frac{2I'_{xy}}{I'_{yy} - I'_{xx}}$$

cu soluția

$$\varphi = \frac{1}{2} \arctan \frac{2I'_{xy}}{I'_{yy} - I'_{xx}} + k \frac{\pi}{2}, k \in \mathbb{Z}$$

Pentru $k=0$ se obține direcția $\varphi_0 = \frac{1}{2} \arctg \frac{2I'_{xy}}{I'_{yy} - I'_{xx}} \in \left[-\frac{\pi}{2}, \frac{\pi}{2}\right]$, a primei axe principale de inerție.

Pentru $k=1$ se obține direcția celeilalte axe principale de inerție

$$\varphi_1 = \frac{1}{2} \arctg \frac{2I'_{xy}}{I'_{yy} - I'_{xx}} + \frac{\pi}{2} = \varphi_0 + \frac{\pi}{2},$$

care este perpendiculară pe prima axă.

Valerile momentelor principale de inerție corespunzătoare acestor axe, sunt $I_D(\varphi_0) = I_{xx}$.

$$I_D(\varphi_1) = I_{yy}.$$

Determinarea momentelor principale de inerție se mai poate face înlocuind în expresia lui

$$I_D(\varphi) \quad \cos^2 \varphi = \frac{1 + \cos 2\varphi}{2}, \quad \sin^2 \varphi = \frac{1 - \cos 2\varphi}{2}, \quad 2 \sin \varphi \cos \varphi = \sin 2\varphi$$

rezultând

$$\begin{aligned} I_D \varphi &= I'_{xx} \frac{1 + \cos 2\varphi}{2} + I'_{yy} \frac{1 - \cos 2\varphi}{2} - I'_{xy} \sin 2\varphi = \\ &= \frac{1}{2} [I'_{xx} + I'_{yy} - \cos 2\varphi (I'_{yy} - I'_{xx} + 2I'_{xy} \tan 2\varphi)] = \\ &= \text{Folosind relația } \cos 2\varphi = \frac{1}{\sqrt{1 + \tan^2(2\varphi)}} \text{ pentru } \varphi \in \left[-\frac{\pi}{2}, \frac{\pi}{2}\right], \end{aligned}$$

adică ne referim la soluția φ_0 .

$$\text{Se obține:} \quad I_D(\varphi_0) = \frac{1}{2} \left[I'_{xx} + I'_{yy} - \frac{1}{\sqrt{1 + \tan^2(2\varphi_0)}} (I'_{yy} + I'_{xx} + 2I'_{xy} \tan 2\varphi_0) \right]$$

Se înlocuiește $\theta/2\varphi$ cu expresia determinată anterior și rezultă

$$I_{\Delta}(\varphi) = \frac{1}{2} \left[I'_{xx} + I'_{yy} - \frac{1}{\sqrt{1 + \frac{4I_{xy}'^2}{(I'_{yy} - I'_{xx})^2}}} \left(I'_{yy} - I'_{xx} + \frac{4I_{xy}'^2}{I'_{yy} - I'_{xx}} \right) \right] =$$

$$= \frac{1}{2} \left[I'_{xx} + I'_{yy} - \frac{|I'_{yy} - I'_{xx}|}{I'_{yy} - I'_{xx}} \sqrt{(I'_{yy} - I'_{xx})^2 + 4I_{xy}'^2} \right]$$

① Dacă $I'_{yy} - I'_{xx} > 0$ adică $I'_{yy} > I'_{xx}$, atunci

$$I_{\Delta}(\varphi_0) = \frac{1}{2} [I'_{xx} + I'_{yy} - \sqrt{(I'_{yy} - I'_{xx})^2 + 4I_{xy}'^2}] = I_{\min}$$

$$I_{\Delta}(\varphi_1) = \frac{1}{2} [I'_{xx} + I'_{yy} + \sqrt{(I'_{yy} - I'_{xx})^2 + 4I_{xy}'^2}] = I_{\max}$$

② Dacă $I'_{yy} - I'_{xx} < 0$ adică $I'_{yy} < I'_{xx}$, atunci

$$I_{\Delta}(\varphi_0) = \frac{1}{2} [I'_{xx} + I'_{yy} + \sqrt{(I'_{yy} - I'_{xx})^2 + 4I_{xy}'^2}] = I_{\max}$$

$$I_{\Delta}(\varphi_1) = \frac{1}{2} [I'_{xx} + I'_{yy} - \sqrt{(I'_{yy} - I'_{xx})^2 + 4I_{xy}'^2}] = I_{\min}$$

În practică, se calculează I_{\max} și I_{\min} cu formula

$$I_{\max, \min} = \frac{1}{2} [I'_{xx} + I'_{yy} \pm \sqrt{(I'_{yy} - I'_{xx})^2 + 4I_{xy}'^2}]$$

și se atribuie cele două valori conform 'algoritmului' de mai sus.

Trasarea elipsei de inerție

Se definesc lungimile:

$$i_x = \sqrt{\frac{I_{xx}}{A}} [m] \quad i_y = \sqrt{\frac{I_{yy}}{A}} [m] \quad \text{unde } A \text{ este aria plăcii.}$$

denumite rate de rotație sau rate de inerție.
se definește constanta C ca fiind

$$C = i_x i_y \sqrt{A}$$

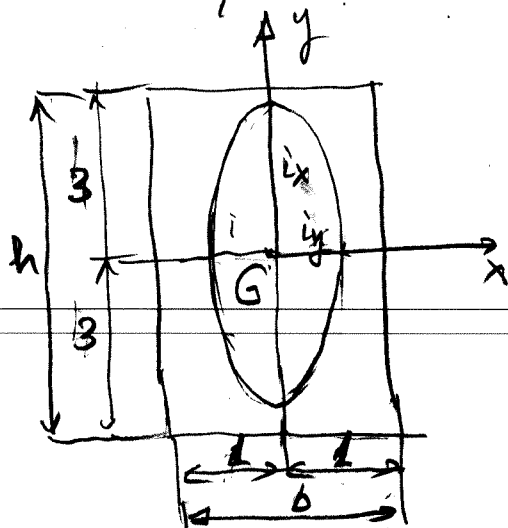
Înlocuind în ecuația canonică a elipsei pe I_{xx} , I_{yy} și C , se obține ecuația:

$$x^2 A i_x^2 + y^2 A i_y^2 = i_x^2 i_y^2 A$$

sau

$$\boxed{\frac{x^2}{i_y^2} + \frac{y^2}{i_x^2} = 1} \quad \text{unde } i_x, i_y \text{ sunt semiaxele elipsei.}$$

Aceasta este ecuația elipsei de inerție în punctul O' . De exemplu, pentru o placă dreptunghiulară de dimensiuni $2a=6$ și $2b=2$ au loc relațiile:



$$I_{xx} = \frac{bh^3}{12} = \frac{2 \cdot 6^3}{12} = 36 \text{ m}^4$$

$$I_{yy} = \frac{b^3h}{12} = \frac{2^3 \cdot 6}{12} = 4 \text{ m}^4$$

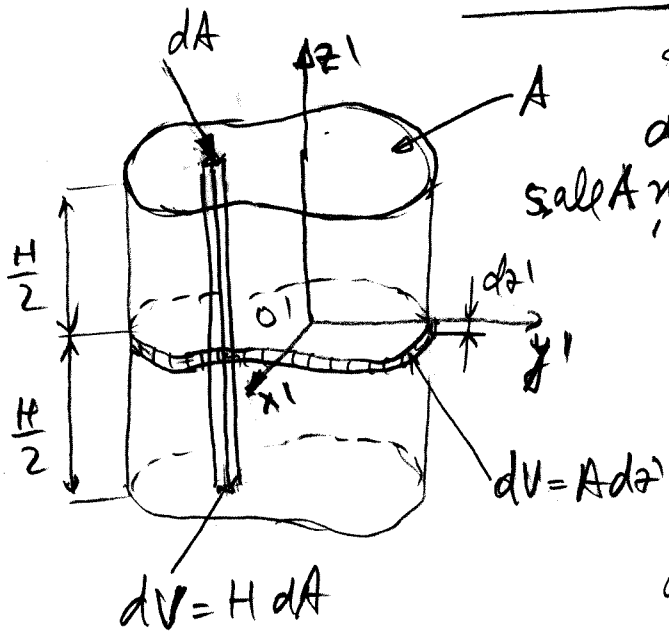
$$A = b \cdot h = 2 \cdot 6 = 12 \text{ m}^2$$

$$i_x = \sqrt{\frac{I_{xx}}{A}} = \sqrt{\frac{36}{12}} = \sqrt{3} \approx 1,73$$

$$i_y = \sqrt{\frac{I_{yy}}{A}} = \sqrt{\frac{4}{12}} = \frac{\sqrt{3}}{3} \approx 0,57$$

$$\frac{x^2}{\frac{1}{3}} + \frac{y^2}{3} = 1$$

Momentele de inerție ale corpurilor cilindrice și prismatice drepte cu secțiune transversală oarecare



Se consideră corpul din desen având masa M , aria secțiunii transversale A și înălțimea H . Planul de simetrie materială se alege ca plan $Ox'y'$. Axă Oz' este perpendiculară pe el și deci este axă principală de inerție, cu alte cuvinte $J_{xz'} = J_{yz'} = 0$

Se vor considera două tipuri de volume "infinit mici". Un prim volum este cuprins între două plane paralele între care există distanța dz' :

$$dV = A dz'$$

Un al doilea volum este o prismă dreaptă având înălțimea H și aria dA , rezultând

$$dV = H dA$$

Aceste volume au masa

$$dm = \rho_v dV$$

unde $\rho_v = \frac{M}{A \cdot H} \frac{kg}{m^3}$ este densitatea volumică a corpului.

Momentele de inerție în raport cu treptul ales sunt:

$$J_{xz'} = \int (y'^2 + z'^2) dm = \int y'^2 \rho_v dV + \int z'^2 \rho_v dV =$$

(M) (V) (V)

$$= \rho_v^0 \int_{(A)} y'^2 H dA + \rho_v^0 \int_{(A)} z'^2 A dz' = \rho_v^0 H \int_{(A)} y'^2 dA + \rho_v^0 A \int_{-\frac{H}{2}}^{\frac{H}{2}} z'^2 dA =$$

$$= \rho_v^0 H \cdot \frac{I'_{xx}}{3} + \rho_v^0 A \frac{z'^3}{3} \Big|_{-\frac{H}{2}}^{\frac{H}{2}} = \rho_v^0 H I'_{xx} + \rho_v^0 A \frac{H^3}{12} =$$

$$= \frac{M}{AH} \cdot H I'_{xx} + \frac{M}{AH} A \frac{H^3}{12} = \frac{M}{A} I'_{xx} + \frac{M H^2}{12}$$

$$J'_{yy} = \int_{(M)} (x'^2 + z'^2) dm = \int_{(V)} x'^2 \rho_v^0 dV + \int_{(V)} z'^2 \rho_v^0 dV =$$

$$= \rho_v^0 \int_{(A)} x'^2 H dA + \rho_v^0 \int_{-\frac{H}{2}}^{\frac{H}{2}} z'^2 A dz' = \rho_v^0 H I'_{yy} + \rho_v^0 A \frac{z'^3}{3} \Big|_{-\frac{H}{2}}^{\frac{H}{2}} =$$

$$= \frac{M}{AH} H I'_{yy} + \frac{M}{AH} \cdot A \cdot \frac{H^3}{12} = \frac{M}{A} I'_{yy} + \frac{M H^2}{12}$$

$$J'_{zz} = \int_{(M)} (x'^2 + y'^2) dm = \int_{(V)} x'^2 \rho_v^0 dV + \int_{(V)} y'^2 \rho_v^0 dV =$$

$$= \rho_v^0 \int_{(A)} x'^2 H dA + \rho_v^0 \int_{(A)} y'^2 H dA = \frac{M}{AH} H \int_{(A)} x'^2 dA + \frac{M}{AH} \cdot H \int_{(A)} y'^2 dA =$$

$$= \frac{M}{A} (I'_{xx} + I'_{yy})$$

$$J'_{xy} = \int_{(M)} x' y' dm = \int_{(V)} x' y' \rho_v^0 dV = \rho_v^0 \int_{(A)} x' y' H dA =$$

$$= \frac{M}{HA} H \int_{(A)} x' y' dA = \frac{M}{A} I'_{xy}$$

În relațiile de mai sus, I'_{xx} , I'_{yy} și I'_{xy} sunt momente-
le de inerție geometrică ale secțiunii transversale
considerată ca placă plană omogenă.

Se pot deduce relații pentru calculul momen-
telor de inerție geometrică ale corpului:

$$J'_{xx} = \frac{M}{AH} H I'_{xx} + \frac{M}{AH} \cdot \frac{AH^3}{12} = \frac{M}{AH} \left(H I'_{xx} + \frac{AH^3}{12} \right) =$$

$$= \rho_v^0 \left(H I'_{xx} + \frac{AH^3}{12} \right) = \rho_v^0 I'_{xx \text{ corp}}$$

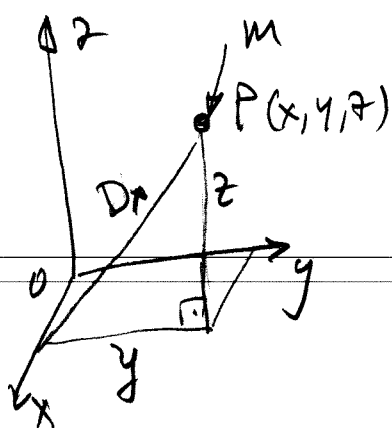
$$J'_{yy} = \frac{M}{AH} \cdot H I'_{yy} + \frac{M}{AH} \cdot \frac{AH^3}{12} = \frac{M}{AH} \left(H I'_{yy} + \frac{AH^3}{12} \right) =$$

$$= \rho_v^0 \left(H I'_{yy} + \frac{AH^3}{12} \right) = \rho_v^0 I'_{yy \text{ corp}}$$

$$J'_{zz} = \frac{M}{AH} H (I'_{xx} + I'_{yy}) = \rho_v^0 H (I'_{xx} + I'_{yy}) = \rho_v^0 I'_{zz \text{ corp}}$$

$$J'_{xy} = \frac{M}{AH} H I'_{xy} = \rho_v^0 H I'_{xy} = \rho_v^0 I'_{xy \text{ corp}}$$

Momentele de inerție ale unui punct material



Fie un punct material P
de masă m care are coordonatele
 x, y, z în raport cu un reper
 $R(\vec{i}, \vec{j}, \vec{k})$.

Momentele de inerție axiale
și centrifugale ale punctului

sunt

$$J_{xx} = (y^2 + z^2)m = D_x^2 m$$

$$J_{yy} = (x^2 + z^2)m = D_y^2 m$$

$$J_{zz} = (x^2 + y^2)m = D_z^2 m$$

$$J_{xy} = xy m$$

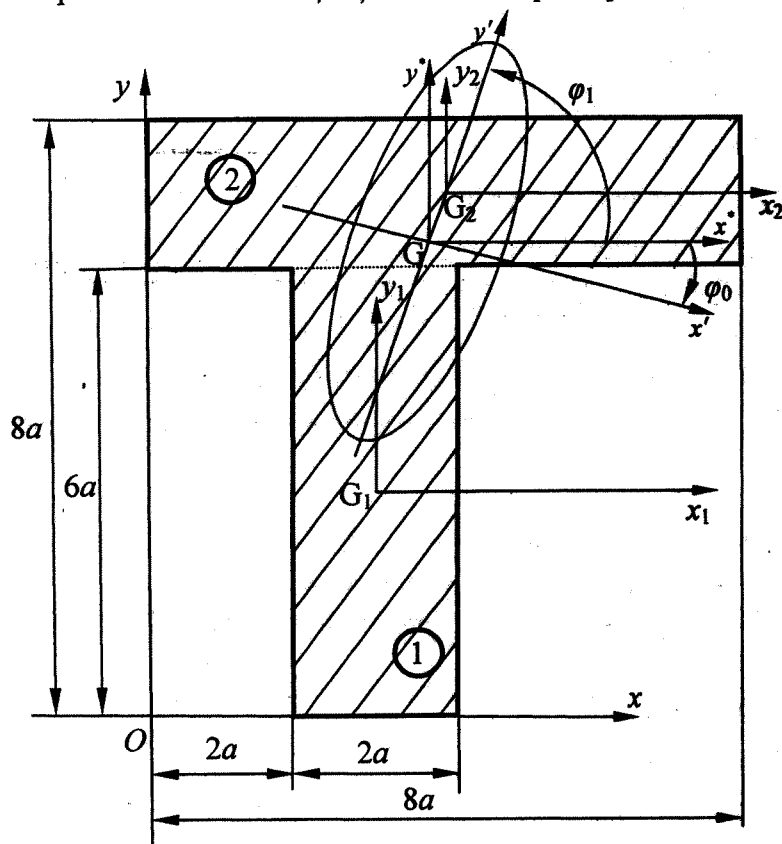
$$J_{yz} = yz m$$

$$J_{xz} = xz m$$

unde D_x, D_y, D_z notarea distanța de la punctul
P la axele Ox, Oy, Oz ale reperului.

EXEMPLU DE CALCUL A AXELOR PRINCIPALE CENTRALE DE INERȚIE ȘI A MOMENTELOR PRINCIPALE CENTRALE DE INERȚIE LA O PLACĂ PLANĂ OMOGENĂ

Se consideră placa plană omogenă din desen formată din două zone dreptunghiulare. Să se determine axele principale centrale de inerție și momentele principale centrale de inerție.



1. Se calculează coordonatele centrului de masă G al plăcii.

$$1. \begin{cases} x_{G_1} = 3a \\ y_{G_1} = 3a \\ A_1 = 12a^2 \end{cases} \quad 2. \begin{cases} x_{G_2} = 4a \\ y_{G_2} = 7a \\ A_2 = 16a^2 \end{cases}$$

$$x_G = \frac{x_{G_1} A_1 + x_{G_2} A_2}{A_1 + A_2} = 3,571a$$

$$y_G = \frac{y_{G_1} A_1 + y_{G_2} A_2}{A_1 + A_2} = 5,285a$$

2. Se calculează momentele de inerție ale fiecărei zone în raport cu reperele cu polul în centrul de masă al zonei.

$$1. \begin{cases} I_{x_1 x_1}^{(1)} = \frac{2a(6a)^3}{12} = 36a^4 \\ I_{y_1 y_1}^{(1)} = \frac{(2a)^3 6a}{12} = 4a^4 \\ I_{x_1 y_1}^{(1)} = 0 \end{cases}$$

$$2. \begin{cases} I_{x_2 x_2}^{(2)} = \frac{8a(2a)^3}{12} = 5,33a^4 \\ I_{y_2 y_2}^{(2)} = \frac{(8a)^3 2a}{12} = 85,33a^4 \\ I_{x_2 y_2}^{(2)} = 0 \end{cases}$$

3. Se calculează momentele de inerție ale dreptunghiurilor în raport cu reperul având polul în punctul O.

$$1. \begin{cases} I_{xx}^{(1)} = I_{x_1 x_1}^{(1)} + A_1 y_{G_1}^2 = 144a^4 \\ I_{yy}^{(1)} = I_{y_1 y_1}^{(1)} + A_1 x_{G_1}^2 = 112a^4 \\ I_{xy}^{(1)} = I_{x_1 y_1}^{(1)} + A_1 x_{G_1} y_{G_1} = 108a^4 \end{cases} \quad 2. \begin{cases} I_{xx}^{(2)} = I_{x_2 x_2}^{(2)} + A_2 y_{G_2}^2 = 789,33a^4 \\ I_{yy}^{(2)} = I_{y_2 y_2}^{(2)} + A_2 x_{G_2}^2 = 341,33a^4 \\ I_{xy}^{(2)} = I_{x_2 y_2}^{(2)} + A_2 x_{G_2} y_{G_2} = 448a^4 \end{cases}$$

4. Se calculează momentele de inerție ale plăcii în raport cu reperul având polul în punctul O.

$$I_{xx} = I_{xx}^{(1)} + I_{xx}^{(2)} = 933,33a^4$$

$$I_{yy} = I_{yy}^{(1)} + I_{yy}^{(2)} = 453,33a^4$$

$$I_{xy} = I_{xy}^{(1)} + I_{xy}^{(2)} = 556a^4$$

5. Se calculează momentele de inerție ale plăcii în raport cu reperul având polul în punctul G.

$$I_{xx}^* = I_{xx} - A y_G^2 = 151,05a^4$$

$$I_{yy}^* = I_{yy} - A x_G^2 = 96,19a^4$$

$$I_{xy}^* = I_{xy} - A x_G y_G = 27,43a^4$$

6. Se calculează unghiurile pe care le fac axele principale de inerție cu axele reperului $x^* G y^*$:

$$\varphi_0 = \frac{1}{2} \arctg \frac{2I_{xy}^*}{I_{yy}^* - I_{xx}^*} = \frac{1}{2} \arctg \frac{2 \cdot 27,43a^4}{96,19a^4 - 151,05a^4} = -22^\circ 30' 11,94'' \quad , \quad \varphi_1 = \varphi_0 + \frac{\pi}{2} = 67^\circ 29' 48,06''$$

7. Se determină momentele principale de inerție ale plăcii

$$I'_{xx} = I_{xx}^* \cos^2 \varphi_0 + I_{yy}^* \sin^2 \varphi_0 - 2I_{xy}^* \sin \varphi_0 \cos \varphi_0 = 162,41a^4$$

$$I'_{yy} = I_{xx}^* \cos^2 \varphi_1 + I_{yy}^* \sin^2 \varphi_1 - 2I_{xy}^* \sin \varphi_1 \cos \varphi_1 = 84,83a^4$$

8. Ecuația elipsei de inerție

$$\frac{x'^2}{i_y^2} + \frac{y'^2}{i_x^2} = 1 \text{ unde } i_x = \sqrt{\frac{I'_{xx}}{A}} \text{ și } i_y = \sqrt{\frac{I'_{yy}}{A}}. \text{ Rezultă } \frac{x'^2}{(1,74)^2} + \frac{y'^2}{(2,41)^2} = 1$$

O altă metodă pentru determinarea momentelor principale de inerție constă în calcularea momentelor de inerție extremale corespunzătoare axelor principale de inerție cu formula

$$I_{\max, \min} = \frac{1}{2} \left[I_{xx}^* + I_{yy}^* \pm \sqrt{(I_{yy}^* - I_{xx}^*)^2 + 4(I_{xy}^*)^2} \right]$$

Atribuirea acestor momente de inerție celor două axe principale de inerție se face astfel:

a) Dacă $I_{yy}^* > I_{xx}^*$ atunci axei corespunzătoare unghiului φ_0 (axa notată Gx' în acest caz) i se atribuie momentul minim iar axei corespunzătoare unghiului φ_1 (axa notată Gy' în acest caz) i se atribuie momentul maxim

b) Dacă $I_{yy}^* < I_{xx}^*$ atunci axei corespunzătoare unghiului φ_0 (axa notată Gx' în acest caz) i se atribuie momentul maxim iar axei corespunzătoare unghiului φ_1 (axa notată Gy' în acest caz) i se atribuie momentul minim.

În cazul de față $I_{yy}^* < I_{xx}^*$ deci axei Gx' i se atribuie momentul maxim așa cum a rezultat și prin aplicarea primei metode.

O a treia metodă de determinare a momentelor principale de inerție și a direcțiilor axelor principale de inerție se bazează pe faptul că valorile proprii ale matricii de inerție sunt chiar momentele principale de inerție iar vectorii proprii corespunzători acestor valori proprii ne indică direcțiile axelor principale de inerție. În acest caz se folosește programul Mathcad pentru a efectua aceste calcule.

Matricea de inerție în raport cu reperul x^*Gy^* (scrisă fără factorul a^4) este:

$$\underline{\underline{A}} := \begin{pmatrix} 151.05 & -27.43 \\ -27.43 & 96.19 \end{pmatrix}$$

Valorile proprii se determină cu instrucțiunea *eigenvals(A)*: $\text{eigenvals}(A) = \begin{pmatrix} 84.828 \\ 162.412 \end{pmatrix}$

Componentele acestei matrici sunt momentele principale de inerție.

Direcția axei principale de inerție corespunzătoare valorii proprii $84.828a^4$ este direcția vectorului propriu asociat acestei valori proprii și se determină cu instrucțiunea *eigenvec(A, 84.828)*:

$\text{eigenvec}(A, 84.828) = \begin{pmatrix} 0.383 \\ 0.924 \end{pmatrix}$ Se obțin componentele versorului direcției corespunzătoare acestei valori a momentului principal de inerție care are expresia $\vec{v}_1 = 0.383\vec{i} + 0.924\vec{j}$ cu $|\vec{v}_1| = 1$.

Unghiul pe care acest vector îl face cu axa Gx^* este dat de $\text{atan}\left(\frac{0.924}{0.383}\right) = \begin{pmatrix} 67 \\ 29 \\ 9.194 \end{pmatrix}$ DMS adică este $67^{\circ}29'9,194''$.

Direcția axei principale de inerție corespunzătoare valorii proprii $162.412a^4$ este direcția vectorului propriu asociat acestei valori proprii. Componentele acestui vector propriu sunt:

$\text{eigenvec}(A, 162.412) = \begin{pmatrix} 0.924 \\ -0.383 \end{pmatrix}$ Vectorul propriu este deci $\vec{v}_2 = 0.924\vec{i} - 0.383\vec{j}$ cu $|\vec{v}_2| = 1$
Unghiul pe care acest vector îl face cu axa Gx^* este dat de

$\text{atan}\left(\frac{-0.383}{0.924}\right) = \begin{pmatrix} -22 \\ -30 \\ -50.806 \end{pmatrix}$ DMS adică este $-22^{\circ}30'50,806''$. Cele două direcții pot căpăta acum notațiile dorite de utilizator care pot fi corespunzătoare cu cele de mai sus (Gy' și respectiv Gx') sau pot fi altele. Diferențele de ordinul secundelor în raport cu valorile obținute mai sus se reduc dacă se consideră mai multe zecimale ale valorilor ce intră în calcule.