

ANALIZA AMORTIZĂRII DINAMICE A MAȘINILOR ȘI UTILAJELOR TEHNOLOGICE ACȚIONATE PRIN VIBRAȚII

Conf. dr. ing. Nicușor Drăgan

MECMET – Centrul de cercetare "Mecanica Mașinilor și Echipamentelor Tehnologice"
Facultatea de Inginerie din Brăila, Universitatea "Dunărea de Jos" din Galați

The problem of insulation is very important for the process equipments driving by vibrations. This means less vibrations transmitted to human operators, to the environment and to the equipment himself. Sometimes it have to know how to insulate undesired vibrations keeping the useful vibrations done by the driving system. This article leads to some criterion to obtain a dynamical insulation of vibrations without to decrease their technological parameters.

1.INTRODUCERE

Prezenta lucrare abordează în special cazul utilajelor tehnologice și a mașinilor cu un singur organ de lucru rezemat elastic acționat armonic cu forțe unidirecționale, cum ar fi cazul transportoarelor și alimentatoarelor vibratoare, ciururilor vibratoare, plăcilor și/sau rulourilor compactoare vibratoare, etc..

2.MODELAREA FIZICĂ ȘI MATEMATICĂ – VIBRAȚII LIBERE

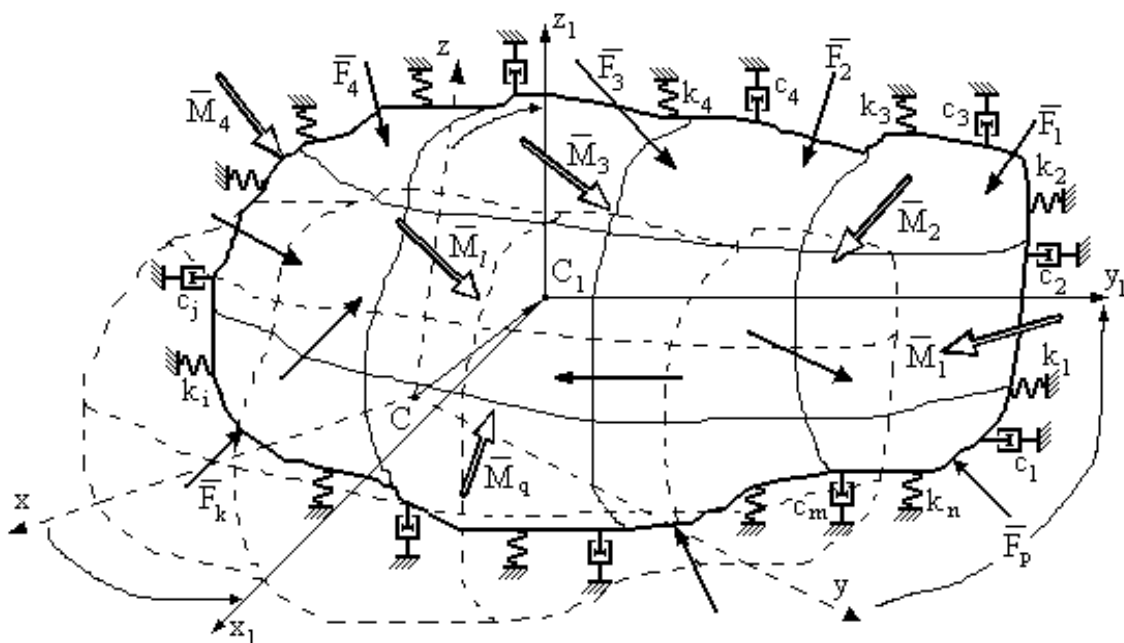


Fig. 1

Se consideră modelul cel mai general al unui solid rigid cu legături elastice și/sau vâscoelastice ca în **figura 1**; deasemenea, se consideră că cele n legăturile elastice k_i $i = \overline{1, n}$ sunt triortogonale cu caracteristicile elastice ca în modelul din **figura 2**, iar forțele de amortizare vâscoasă sunt introduse de m disipatoare triortogonale c_j $j = \overline{1, m}$ modelate ca în **figura 3**.

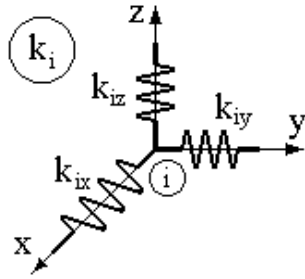


Fig. 2

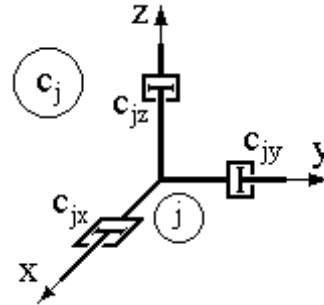


Fig. 3

Dacă asupra solidului rigid acționează p forțe \bar{F}_k $k = \overline{1, p}$ în punctele $A_k(x_k, y_k, z_k)$ și q cupluri \bar{M}_l $l = \overline{1, q}$ ca în **figura 1**, ecuația diferențială de mișcare este [1]

$$\underline{\underline{A}}\ddot{\underline{q}} + \underline{\underline{B}}\dot{\underline{q}} + \underline{\underline{C}}\underline{q} = \underline{\underline{f}}, \quad (1)$$

unde $\underline{q} = [q_1, q_2, q_3, q_4, q_5, q_6]^T = [X, Y, Z, \phi_x, \phi_y, \phi_z]^T$ sunt coordonatele generalizate

$$\underline{\dot{q}} = [\dot{q}_1, \dot{q}_2, \dot{q}_3, \dot{q}_4, \dot{q}_5, \dot{q}_6]^T = [\dot{X}, \dot{Y}, \dot{Z}, \dot{\phi}_x, \dot{\phi}_y, \dot{\phi}_z]^T - \text{vitezele generalizate}$$

$$\underline{\ddot{q}} = [\ddot{q}_1, \ddot{q}_2, \ddot{q}_3, \ddot{q}_4, \ddot{q}_5, \ddot{q}_6]^T = [\ddot{X}, \ddot{Y}, \ddot{Z}, \ddot{\phi}_x, \ddot{\phi}_y, \ddot{\phi}_z]^T - \text{accelerațiile generalizate}$$

$$\underline{\underline{f}} = \begin{Bmatrix} Q_X^F \\ Q_Y^F \\ Q_Z^F \\ Q_{\phi_x}^F \\ Q_{\phi_y}^F \\ Q_{\phi_z}^F \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} \sum_{k=1}^p F_{kx} \\ \sum_{k=1}^p F_{ky} \\ \sum_{k=1}^p F_{kz} \\ \sum_{k=1}^p (y_k F_{kz} - z_k F_{ky}) + \sum_{l=1}^q M_{lx} \\ \sum_{k=1}^p (z_k F_{kx} - x_k F_{kz}) + \sum_{l=1}^q M_{ly} \\ \sum_{k=1}^p (x_k F_{ky} - y_k F_{kx}) + \sum_{l=1}^q M_{lz} \end{Bmatrix} - \text{vectorul forțelor generalizate} \quad (2)$$

$$\underline{\underline{A}} = \begin{bmatrix} m & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & m & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & m & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & J_x & -J_{xy} & -J_{xz} \\ 0 & 0 & 0 & -J_{yx} & J_y & -J_{yz} \\ 0 & 0 & 0 & -J_{zx} & -J_{zy} & J_z \end{bmatrix} - \text{matricea de inerție} \quad (3)$$

$$\underline{\underline{B}} = \begin{bmatrix} B_{11} & B_{12} \\ B_{21} & B_{22} \end{bmatrix} - \text{matricea de amortizare} \quad (4)$$

$$\underline{B} = \begin{bmatrix} \sum c_{jx} & 0 & 0 & 0 & \sum c_{jxz_j} & -\sum c_{jxy_j} \\ 0 & \sum c_{jy} & 0 & -\sum c_{jyz_j} & 0 & \sum c_{jyx_j} \\ 0 & 0 & \sum c_{jz} & \sum c_{jzy_j} & -\sum c_{jzx_j} & 0 \\ 0 & -\sum c_{jyz_j} & \sum c_{jzy_j} & \sum (c_{jyz_j^2} + c_{jzy_j^2}) & -\sum c_{jzx_j y_j} & -\sum c_{jyz_j x_j} \\ \sum c_{jxz_j} & 0 & -\sum c_{jzx_j} & -\sum c_{jzx_j y_j} & \sum (c_{jzx_j^2} + c_{jxz_j^2}) & -\sum c_{jxy_j z_j} \\ -\sum c_{jxy_j} & \sum c_{jyx_j} & 0 & -\sum c_{jyz_j x_j} & -\sum c_{jxy_j z_j} & \sum (c_{jxy_j^2} + c_{jyx_j^2}) \end{bmatrix}$$

$$\underline{C} = \begin{bmatrix} C_{11} & C_{12} \\ C_{21} & C_{22} \end{bmatrix} - \text{matricea de rigiditate} \quad (5)$$

$$\underline{C} = \begin{bmatrix} \sum k_{ix} & 0 & 0 & 0 & \sum k_{ixz_i} & -\sum k_{ixy_i} \\ 0 & \sum k_{iy} & 0 & -\sum k_{iyz_i} & 0 & \sum k_{iyx_i} \\ 0 & 0 & \sum k_{iz} & \sum k_{izy_i} & -\sum k_{izx_i} & 0 \\ 0 & -\sum k_{iyz_i} & \sum k_{izy_i} & \sum (k_{iyz_i^2} + k_{izy_i^2}) & -\sum k_{izx_i y_i} & -\sum k_{iyz_i x_i} \\ \sum k_{ixz_i} & 0 & -\sum k_{izx_i} & -\sum k_{izx_i y_i} & \sum (k_{izx_i^2} + k_{ixz_i^2}) & -\sum k_{ixy_i z_i} \\ -\sum k_{ixy_i} & \sum k_{iyx_i} & 0 & -\sum k_{iyz_i x_i} & -\sum k_{ixy_i z_i} & \sum (k_{ixy_i^2} + k_{iyx_i^2}) \end{bmatrix},$$

punctele în care acționează cele n forțele elastice fiind $M_i(x_i, y_i, z_i)$, iar forțele disipative vâscoase acționează în punctele $N_j(x_j, y_j, z_j)$.

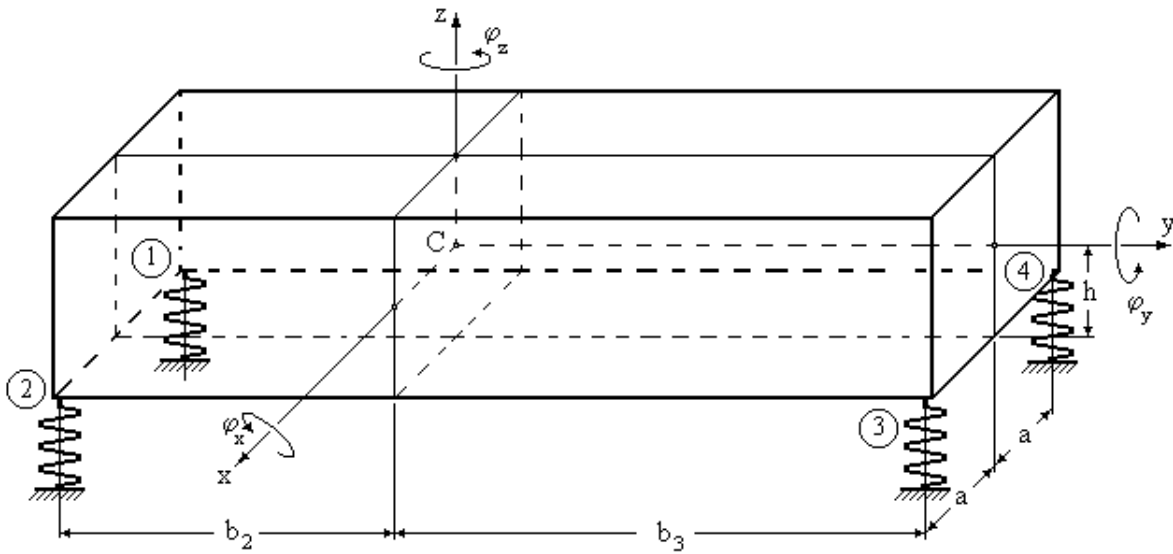


Fig. 4

Pentru simplificarea abordării analitice a problemei teoretice, se consideră că organul de lucru al utilajului tehnologic este rezemat elastic în patru puncte ca în **figura 4**. Deasemenea, se consideră că reazemele din punctele **1**, **2**, **3** și **4** sunt identice, caracteristicile elastice ale acestora după direcțiile x , y și z fiind k_x , k_y respectiv k_z . În plus, se poate considera o simetrie structurală și de distribuție a maselor astfel încât rigidul rezemat elastic din figura 4 are un plan de simetrie vertical longitudinal, putând astfel utiliza sistemul de axe central $Cxzy$ față de care se poate studia mișcarea, prin coordonatele generalizate X (derapare), Y (înaintare), Z (săltare), φ_x (galopare), φ_y (ruliu) și φ_z (întoarcere). Dacă în plus, sistemul de axe este și principal (cu centrul de greutate C situat la înălțimea h față de planul de suspensie) rezultă o simplificare a ecuațiilor diferențiale de mișcare pe de o parte iar, pe de altă parte, o decuplare acestor ecuații cu o importanță foarte mare pentru studiul analitic al parametrilor dinamici.

Conform [2], ecuațiile diferențiale ale vibrațiilor libere ale subsistemelor decuplate sunt:

a) pentru vibrațiile cuplate longitudinale Y , verticale Z și de tangaj φ_x

$$\begin{cases} m\ddot{Y} + 4k_y Y + 4hk_y \varphi_x = 0 \\ m\ddot{Z} + 4k_z Z + 2k_z(b_3 - b_2)\varphi_x = 0 \\ J_x \ddot{\varphi}_x + 4hk_y Y + 2k_z(b_3 - b_2)Z + 2[k_z(b_2^2 + b_3^2) + 2h^2 k_y] \varphi_x = 0 \end{cases} \quad (6)$$

b) pentru vibrațiile cuplate laterale X , de rulu φ_y și de girație φ_z

$$\begin{cases} m\ddot{X} + 4k_x X - 4hk_x \varphi_y - 2k_x(b_3 - b_2)\varphi_z = 0 \\ J_y \ddot{\varphi}_y - 4hk_x X + 4(h^2 k_x + a^2 k_z)\varphi_y + 2hk_x(b_3 - b_2)\varphi_z = 0 \\ J_z \ddot{\varphi}_z - 2k_x(b_3 - b_2)X + 2hk_x(b_3 - b_2)\varphi_y + 2[2a^2 k_y + k_x(b_2^2 + b_3^2)] \varphi_z = 0 \end{cases} \quad (7)$$

3. MODELAREA FIZICĂ ȘI MATEMATICĂ – VIBRAȚII FORȚATE

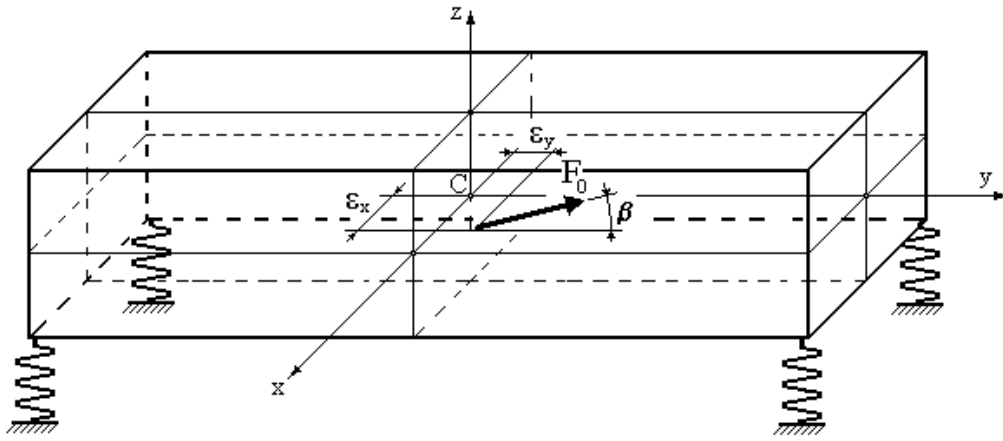


Fig. 5

Se consideră că asupra rigidului care modelează organul de lucru cu ipotezele din §2 acționează o excitație armonică unidirecțională de amplitudine F_0 și pulsație ω ca în figura 5, unde β este unghiul de înclinare a forței (de obicei acesta este un parametru tehnologic, împreună cu F_0 și ω) iar ϵ_x și ϵ_y sunt excentricitățile punctului de aplicare a forței în raport cu centrul de greutate C . Deasemenea, se consideră că forța este aplicată într-un plan vertical paralel cu planul central zCy . Cu aceste ipoteze, ecuațiile diferențiale ale vibrațiilor forțate în regim stabilizat sunt:

a) pentru vibrațiile forțate ale subsistemului (Y , Z , φ_x)

$$\begin{cases} m\ddot{Y} + 4k_y Y + 4hk_y \varphi_x = F_0 \cos \beta \sin \omega t \\ m\ddot{Z} + 4k_z Z + 2k_z(b_3 - b_2)\varphi_x = F_0 \sin \beta \sin \omega t \\ J_x \ddot{\varphi}_x + 4hk_y Y + 2k_z(b_3 - b_2)Z + 2[k_z(b_2^2 + b_3^2) + 2h^2 k_y] \varphi_x = \epsilon_y F_0 \sin \beta \sin \omega t \end{cases} \quad (8)$$

b) pentru vibrațiile forțate ale subsistemului (X , φ_y , φ_z)

$$\begin{cases} m\ddot{X} + 4k_x X - 4hk_x \varphi_y - 2k_x(b_3 - b_2)\varphi_z = 0 \\ J_y \ddot{\varphi}_y - 4hk_x X + 4(h^2 k_x + a^2 k_z)\varphi_y + 2hk_x(b_3 - b_2)\varphi_z = -\epsilon_x F_0 \sin \beta \sin \omega t \\ J_z \ddot{\varphi}_z - 2k_x(b_3 - b_2)X + 2hk_x(b_3 - b_2)\varphi_y + 2[2a^2 k_y + k_x(b_2^2 + b_3^2)] \varphi_z = \epsilon_x F_0 \cos \beta \sin \omega t \end{cases} \quad (9)$$

Amplitudinile vibrațiilor forțate în regim stabilizat sunt [3] [4]:

a) pentru vibrațiile forțate ale subsistemului (Y, Z, φ_x)

$$A_Y = \frac{F_0 \cos \beta}{\Delta_I} \left\{ \left[2k_z(b_2^2 + b_3^2) + 4h^2k_y - J_x\omega^2 \right] - [2k_z(b_3 - b_2)]^2 \right\} + \frac{4hk_y F_0 \sin \beta}{\Delta_I} \left[2k_z(b_3 - b_2) - \varepsilon_y(4k_z - m\omega^2) \right] \quad (10)$$

$$A_Z = \frac{F_0 \sin \beta}{\Delta_I} \left\{ \left[2k_z(b_2^2 + b_3^2) + 4h^2k_y - J_x\omega^2 \right] (4k_y - m\omega^2) - (4hk_y)^2 \right\} + \frac{2(b_3 - b_2)k_z F_0}{\Delta_I} \left[4hk_y \cos \beta - \varepsilon_y(4k_y - m\omega^2) \sin \beta \right] \quad (11)$$

$$A_{\varphi_x} = \frac{F_0}{\Delta_I} \left[-4hk_y(4k_z - m\omega^2) \cos \beta - 2k_z(b_3 - b_2)(4k_y - m\omega^2) \sin \beta + \varepsilon_y(4k_y - m\omega^2)(4k_z - m\omega^2) \sin \beta \right] \quad (12)$$

unde

$$\Delta_I = (4k_y - \omega^2 m) (4k_z - \omega^2 m) \left\{ 2 \left[k_z(b_2^2 + b_3^2) + 2h^2k_y \right] - \omega^2 J_x \right\} - [2k_z(b_3 - b_2)]^2 (4k_y - \omega^2 m) - (4hk_y)^2 (4k_z - \omega^2 m) \quad (13)$$

b) pentru vibrațiile forțate ale subsistemului (X, φ_y, φ_z)

$$A_X = \frac{2k_x}{\Delta_2} \left\{ -2h\varepsilon_x F_0 \left[4a^2k_y + k_x(b_3 + b_2)^2 - J_z\omega^2 \right] \sin \beta + \varepsilon_x F_0 (b_3 - b_2) (4a^2k_z - J_y\omega^2) \cos \beta \right\} \quad (14)$$

$$A_{\varphi_y} = \frac{-\varepsilon_x F_0}{\Delta_2} \left\{ \left[4a^2k_y + 2k_x(b_2^2 + b_3^2) - J_z\omega^2 \right] (4k_x - m\omega^2) - [2k_x(b_3 - b_2)]^2 \right\} \sin \beta + \frac{\varepsilon_x F_0}{\Delta_2} 2hk_x(b_3 - b_2)m\omega^2 \cos \beta \quad (15)$$

$$A_{\varphi_z} = \frac{-\varepsilon_x F_0}{\Delta_2} 2hk_x(b_3 - b_2)m\omega^2 \sin \beta + \frac{\varepsilon_x F_0}{\Delta_2} \left\{ \left[4k_x - m\omega^2 \right] \left[4(h^2k_x + a^2k_z) - J_y\omega^2 \right] - (4hk_x)^2 \right\} \cos \beta \quad (16)$$

unde

$$\Delta_2 = (4k_x - m\omega^2) \left[4(h^2k_x + a^2k_z) - J_y\omega^2 \right] \left\{ 2 \left[2a^2k_y + k_x(b_2^2 + b_3^2) \right] - J_z\omega^2 \right\} + 2(-4hk_x) [2hk_x(b_3 - b_2)] [-2k_x(b_3 - b_2)] - [2hk_x(b_3 - b_2)]^2 (4k_x - m\omega^2) - [-2k_x(b_3 - b_2)]^2 \left[4(h^2k_x + a^2k_z) - J_y\omega^2 \right] - (-4hk_x)^2 \left\{ 2 \left[2a^2k_y + k_x(b_2^2 + b_3^2) \right] - J_z\omega^2 \right\} \quad (17)$$

4. ANALIZA CONDIȚIILOR DE AMORTIZARE DINAMICĂ

Pentru a stabili condițiile în care se poate face o amortizare dinamică a echipamentului trebuie să se stabilească parametrii care pot fi modificați fără a afecta cerințele tehnologice; de obicei cerințele tehnologice se referă la amplitudinile vibrațiilor forțate de înaintare și de săltare cu respectarea unghiului de aruncare, acestea fiind relativ ușor de controlat prin intermediul forței perturbatoare (cu parametrii F_0, ω și β).

Din analiza relațiilor care dau expresiile amplitudinilor vibrațiilor forțate, se constată o anulare a vibrațiilor forțate în următoarele condiții:

1. dacă $\varepsilon_x = 0$ (planul forței unidirecționale coincide cu planul vertical de simetrie) ► anularea vibrațiilor forțate (nedorite) ale subsistemului (X, φ_y, φ_z)

2. dacă $h = 0$ (rezemare în planul orizontal al centrului de greutate):

a) anularea vibrațiilor forțate de întoarcere la acordarea vibrațiilor libere necuplate de săltare cu perturbația:

$$\omega^2 = p_Z^2 = 4 \frac{k_z}{m} \Rightarrow A_{\varphi_z} = 0 \quad (18)$$

b) $\varepsilon_y = 0$ (forță perturbatoare unidirecțională centrală) conduce la anularea vibrațiilor forțate de săltare la acordarea vibrațiilor libere necuplate de galopare cu perturbația:

$$\omega^2 = p_{\varphi_x}^2 = \frac{2k_z}{J_x} (b_2^2 + b_3^2) \Rightarrow A_Z = 0, \quad (19)$$

unde p_Z și p_{φ_x} sunt pulsațiile proprii pentru mișcările „necuplate” de săltare și galopare.

3. dacă $b_2 = b_3$ rigidul din figura 4 are două plane verticale de simetrie (deci o axă verticală de simetrie); în acest caz problema vibrațiilor libere și forțate se schimbă calitativ, având loc o decuplare a mișcărilor sistemului în următoarele subsisteme și mișcări independente

a) subsistemul (X, φ_y) cu mișcări cuplate de derapare și legănare

b) subsistemul (Y, φ_x) cu mișcări cuplate de înaintare și galopare

c) mișcare independentă de săltare Z

d) mișcare independentă de întoarcere φ_z

5. CONCLUZII

Pentru a putea analiza în mod pertinent condițiile în care are loc o reducere a vibrațiilor forțate nedorite la utilajele și echipamentele cu acționare dinamică armonică, încă de la început trebuie să se stabilească parametrii care pot fi schimbați și cei care sunt impuși din motive tehnologice. Din analiza dinamică a condițiilor în care are loc reducerea sau anularea amplitudinilor vibrațiilor forțate, se pot formula următoarele concluzii:

► cea mai eficientă cale de reducere a vibrațiilor nedorite este de a asigura simetria longitudinală a echipamentului și din punctul de vedere al acționării ($\varepsilon_x = 0$)

► amortizarea dinamică în sensul de acordare a pulsației perturbației cu una din pulsațiile caracteristice din sistemul se poate face numai dacă centrul de greutate se găsește în planul orizontal al punctelor de rezemare; chiar și așa, problema amortizării dinamice trebuie abordată separat pentru fiecare caz în parte pentru că, sau se obține o amortizare dinamică pentru vibrațiile tehnologice utile (19) sau pulsația ω a perturbației poate fi destul de apropiată de una din pulsațiile proprii ale sistemului (18), funcționarea utilajului putând avea loc în regim de rezonanță.

6. BIBLIOGRAFIE

[1] Bratu, P. P., Drăgan, N. - “L'analyse dynamique de l'interaction machine-structure sur la base du modèle équivalent de rigide aux liaisons visco-elastiques”, Analele Universității “Dunărea de Jos” din Galați, Fascicula XIV, 1997

[2] Bratu, P. P., Drăgan, N. - “L'analyse des mouvements désaccouplés appliquée au modèle de solide rigide aux liaisons élastiques”, Analele Universității “Dunărea de Jos” din Galați, Fascicula XIV, 1997

[3] Drăgan, N. - “Les paramètres dynamiques du rigide aux liaisons élastiques excité par des sollicitations déterministes”, Analele Universității “Dunărea de Jos” din Galați, Fascicula XIV, 1997

[4] Drăgan, N. - “Contribuții la analiza și optimizarea transportului prin vibrații” – teză de doctorat, Universitatea “Dunărea de Jos” din Galați, 2001