

Impact Factor:

ISRA (India) = 6.317
ISI (Dubai, UAE) = 1.582
GIF (Australia) = 0.564
JIF = 1.500

SIS (USA) = 0.912
ПИИИ (Russia) = 3.939
ESJI (KZ) = 8.771
SJIF (Morocco) = 7.184

ICV (Poland) = 6.630
PIF (India) = 1.940
IBI (India) = 4.260
OAJI (USA) = 0.350

SOI: [1.1/TAS](#) DOI: [10.15863/TAS](#)

International Scientific Journal Theoretical & Applied Science

p-ISSN: 2308-4944 (print) e-ISSN: 2409-0085 (online)

Year: 2023 Issue: 01 Volume: 117

Published: 09.01.2023 <http://T-Science.org>

Issue

Article



Olimjon Musurmonovich Dusmatov
Samarkand State University
Professor to Department of
Theoretical and Applied Mechanics,
dusmatov62@bk.ru

Abror Bekmirza ugli Egamqulov
Samarkand State University
Masters

THE PROBLEM OF SUPPRESSING NONLINEAR OSCILLATIONS OF A PLATE

Abstract: In this work, the problem of joint nonlinear oscillations of an elastic plate with a dynamic absorber is considered. The material of the plate has the property of elastic dissipation of the hysteresis type; a dynamic absorber with a viscous elastic element is installed on it. A mathematical model of the systems under consideration is obtained, and the transfer function of the plate is determined for the purpose of studying the dynamics and evaluating the damping efficiency.

Key words: Plates, solutions, equations, vibrations, absorber.

Language: Russian

Citation: Dusmatov, O. M., & Egamqulov, A. B. (2023). The problem of suppressing nonlinear oscillations of a plate. *ISJ Theoretical & Applied Science*, 01 (117), 262-265.

Soi: <http://s-o-i.org/1.1/TAS-01-117-11> **Doi:**  <https://dx.doi.org/10.15863/TAS.2023.01.117.11>

Scopus ASCC: 2200.

ЗАДАЧА О ГАШЕНИИ НЕЛИНЕЙНЫХ КОЛЕБАНИЙ ПЛАСТИНКИ

Аннотация: В этой работе рассмотрена проблема совместных нелинейных колебаний эластичной пластинки с динамическим гасителем. Материал пластинки имеет свойство эластичной диссипативности типа гистерезис, ему установлен динамический гаситель с вязким эластичным элементом. Получена математическая модель рассматриваемой системы, а также с целью изучения динамики и оценки эффективности гашения определена передаточная функция пластинки.

Ключевые слова: Пластинки, решений, уравнений, колебания, гаситель.

Введение

Бурное развитие современной техники и технологий, гашение вредных колебаний в машинах и механизмах, оборудовании и устройствах, применяемых в областях машиностроения, авиации, судостроения, промышленного производства и строительства, изучение их динамики и приоритетов, разработка выводов и рекомендаций является одним из актуальных проблем.

По вопросам гашения вредных колебаний механических систем с различными видами с

накопленной и распределенной массы проведено множество научных исследований, созданы математические модели новых типов динамических гасителей и разработаны рекомендации по их применению [1-9].

В данной работе рассмотрен вопрос исследования поперечных колебаний пластины с динамическим гасителем, полученным в гистерезисном типе упруго-диссипативных характеристик материала.

Система дифференциальных уравнений совместного движения пластины с установленным

Impact Factor:

ISRA (India) = 6.317
 ISI (Dubai, UAE) = 1.582
 GIF (Australia) = 0.564
 JIF = 1.500

SIS (USA) = 0.912
 ПИИЦ (Russia) = 3.939
 ESJI (KZ) = 8.771
 SJIF (Morocco) = 7.184

ICV (Poland) = 6.630
 PIF (India) = 1.940
 IBI (India) = 4.260
 OAJI (USA) = 0.350

на ней динамическим гасителем выглядит следующим образом:

$$\frac{\partial^2 M_x}{\partial x^2} + 2 \frac{\partial^2 M_{xy}}{\partial x \partial y} + \frac{\partial^2 M_y}{\partial y^2} - (c\xi + b\dot{\xi})\delta(x - x_0)\delta(y - y_0) = \rho h \frac{\partial^2 w_a}{\partial t^2}; \quad (1)$$

$$m_0 \frac{\partial^2 w_a(x_0, y_0)}{\partial t^2} + m_0 \frac{\partial^2 \xi}{\partial t^2} + c\xi + b\dot{\xi} = -m_0 \frac{\partial^2 w_0}{\partial t^2},$$

где M_x , M_y — изгибающие моменты; M_{xy} — крутящий момент; c , b — единица упругого элемента и коэффициент вязкости динамического гасителя; m_0 — масса динамического гасителя; x_0 , y_0 — координаты точки установки динамического гасителя; w_0 — смещение основания; w_a — абсолютное перемещение пластины; ξ — смещение динамического гасителя относительно пластины; ρ — плотность материала пластины; h — толщина пластины.

Рассчитаем моменты для пластины с упругими диссипативными характеристиками гистерезисного типа [10]

$$M_x = \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \sigma_x z dz,$$

$$M_y = \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \sigma_y z dz, \quad (2)$$

$$M_{xy} = \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \sigma_{xy} z dz$$

где z — ось, перпендикулярная пластине; $\sigma_x, \sigma_y, \sigma_{xy}$ — нормальные и касательные напряжения.

Определим напряжения следующим образом [9]:

$$\sigma_x = -\frac{E_x}{1-\mu^2} \left(\frac{\partial^2 w_{ik}}{\partial x^2} + \mu \frac{\partial^2 w_{ik}}{\partial y^2} \right);$$

$$\sigma_y = -\frac{E_x}{1-\mu^2} \left(\frac{\partial^2 w_{ik}}{\partial y^2} + \mu \frac{\partial^2 w_{ik}}{\partial x^2} \right); \quad (3)$$

$$\sigma_{xy} = -\frac{G_{xy}}{1+\mu} \frac{\partial^2 w_{ik}}{\partial x \partial y}.$$

где μ — коэффициент Пуассона; $E_x = E(1 - L_{1x} + jL_{2x})$; $E_y = E(1 - L_{1y} + jL_{2y})$; $G_{xy} = G(1 - N_1 + jN_2)$; $j^2 = -1$; E , G — модули Юнга; $L_{1x} = \eta_1 f_x(z)$; $L_{2x} = \eta_2 f_x(z)$; $L_{1y} = \eta_1 f_y(z)$; $L_{2y} = \eta_2 f_y(z)$; $N_1 = \nu_1 g(z)$; $N_2 = \nu_2 g(z)$; $\eta_1, \eta_2, \nu_1, \nu_2$ — коэффициенты линеаризации; $f_x(z)$, $g(z)$ являются выражениями декрементов колебаний и записываются следующим образом:

$$f_x(z) = \sum_{l=0}^r C_l \left| \frac{\partial^2 w_{ik}}{\partial x^2} + \mu \frac{\partial^2 w_{ik}}{\partial y^2} \right|^l |z|^l;$$

$$f_y(z) = \sum_{l=0}^r C_l \left| \frac{\partial^2 w_{ik}}{\partial y^2} + \mu \frac{\partial^2 w_{ik}}{\partial x^2} \right|^l |z|^l; \quad (4)$$

$$g(z) = \sum_{l_1=0}^{n_0} K_{l_1} \left| \frac{\partial^2 w_{ik}}{\partial x \partial y} \right|^{l_1} |z|^{l_1},$$

где C_l , K_{l_1} — экспериментально определенные параметры.

Подставив выражения (3) и (4) в выражения моментов (2), в результате получим следующее:

$$M_x = -DV_1 \left[1 + 3(j\eta_2 - \eta_1) \sum_{l=0}^r C_l |V_1|^l \frac{h^l}{2^{l(l+3)}} \right];$$

$$M_x = -DV_2 \left[1 + 3(j\eta_2 - \eta_1) \sum_{l=0}^r C_l |V_2|^l \frac{h^l}{2^{l(l+3)}} \right];$$

$$M_{xy} = -DV_3(1 - \mu) \left[1 + 3(-\eta_1 + j\eta_2) \sum_{l_1=0}^{n_0} K_{l_1} |V_3|^{l_1} \frac{h^{l_1}}{2^{l_1(l_1+3)}} \right], \quad (5)$$

где $D = \frac{Eh^3}{12(1-\mu^2)}$ — цилиндрическая жесткость;

$$V_1 = \frac{\partial^2 w_{ik}}{\partial x^2} + \mu \frac{\partial^2 w_{ik}}{\partial y^2};$$

$$V_2 = \frac{\partial^2 w_{ik}}{\partial y^2} + \mu \frac{\partial^2 w_{ik}}{\partial x^2};$$

$$V_3 = \frac{\partial^2 w_{ik}}{\partial x \partial y}.$$

Если вычислить частные производные второго порядка в выражениях моментов (5) и подставить их в систему уравнений (1), то получим следующее:

$$D \left(\frac{\partial^4 w_{ik}}{\partial x^4} + 2 \frac{\partial^4 w_{ik}}{\partial x^2 \partial y^2} + \frac{\partial^4 w_{ik}}{\partial y^4} \right) + 3D(j\eta_2 - \eta_1) \cdot \sum_{l=0}^r C_l |V_1|^l \frac{h^l}{2^{l(l+3)}} \left[\frac{\partial^2}{\partial x^2} (V_1 |V_1|^l) + \frac{\partial^2}{\partial x^2} (V_2 |V_2|^l) \right] + 6D(1 - \mu)(-v_1 + jv_2) \times \sum_{l_1=0}^{n_0} K_{l_1} |V_3|^{l_1} \frac{h^{l_1}}{2^{l_1(l_1+3)}} \frac{\partial^2}{\partial x \partial y} (V_3 |V_3|^{l_1}) - \rho h \frac{\partial^2 w_{ik}}{\partial t^2} -$$

$$-(c\xi + b\dot{\xi})\delta(x - x_0)\delta(y - y_0) = -\rho h \frac{\partial^2 w_0}{\partial t^2}; \quad (6)$$

$$m_0 \frac{\partial^2 w_{ik}(x_0, y_0)}{\partial t^2} + m_0 \frac{\partial^2 \xi}{\partial t^2} + c\xi + b\dot{\xi} = -m_0 \frac{\partial^2 w_0}{\partial t^2}.$$

Решение системы уравнений (6) ищем следующим образом:

$$w_{ik}(x, y) = \sum_{i=1}^{\infty} \sum_{k=1}^{\infty} u_{ik}(x, y) q_{ik}(t), \quad (7)$$

Impact Factor:

ISRA (India) = 6.317
 ISI (Dubai, UAE) = 1.582
 GIF (Australia) = 0.564
 JIF = 1.500

SIS (USA) = 0.912
 ПИИЦ (Russia) = 3.939
 ESJI (KZ) = 8.771
 SJIF (Morocco) = 7.184

ICV (Poland) = 6.630
 PIF (India) = 1.940
 IBI (India) = 4.260
 OAJI (USA) = 0.350

где q_{ik} - функция времени, $u_{ik}(x, y)$ являются формами частных колебаний пластины, удовлетворяющих следующему уравнению:

$$D \left(\frac{\partial^2}{\partial x^2} + \frac{\partial^2}{\partial y^2} \right) \left(\frac{\partial^2 u_{ik}}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 u_{ik}}{\partial y^2} \right) - \rho h p_{ik}^2 u_{ik} = 0, \quad (8)$$

где $u_{ik} = u_{ik}(x, y)$; p_{ik} -собственные частоты.

Подставляя решения (7) в систему уравнений (6) и учитывая уравнение (8), получаем

$$\sum_{i=1}^{\infty} \sum_{k=1}^{\infty} \{u_{ik} \ddot{q}_{ik} + \{[1 + C_0(-\eta_1 + j\eta_2)]u_{ik} + \frac{3D}{\rho h p_{ik}^2}(-\eta_1 + j\eta_2) \sum_{l=1}^r C_l q_{ika}^l \frac{h^l}{2^l(l+3)} \times \left[\frac{\partial^2}{\partial x^2} (\alpha_1 |\alpha_1|^l) + \frac{\partial^2}{\partial x^2} (\alpha_2 |\alpha_2|^l) \right] + \frac{6D(1-\mu)}{\rho h p_{ik}^2}(-v_1 + jv_2) \times \sum_{l_1=1}^{n_0} K_{l_1} q_{ika}^{l_1} \frac{h^{l_1}}{2^{l_1}(l_1+3)} \frac{\partial^2}{\partial x \partial y} (\alpha_3 |\alpha_3|^{l_1}) + \frac{2D(1-\mu)}{\rho h p_{ik}^2} K_0(-v_1 + jv_2) \times \frac{\partial^2}{\partial x \partial y} (\alpha_3) \} p_{ik}^2 q_{ik} \} - \frac{c\xi + b\dot{\xi}}{\rho h} \delta(x - x_0) \delta(y - y_0) = -\frac{\partial^2 w_0}{\partial t^2};$$

$$u_{iko} \ddot{q}_{ik} + \ddot{\xi} + n^2 \xi + f_0 \dot{\xi} = -\frac{\partial^2 w_0}{\partial t^2}, \quad (9)$$

$$\text{здесь } \alpha_1 = \frac{\partial^2 u_{ik}}{\partial x^2} + \mu \frac{\partial^2 u_{ik}}{\partial y^2}; \alpha_2 = \frac{\partial^2 u_{ik}}{\partial y^2} + \mu \frac{\partial^2 u_{ik}}{\partial x^2}; \alpha_3 = \frac{\partial^2 u_{ik}}{\partial x \partial x}, q_{ika} = |q_{ik}|; n = \sqrt{\frac{c}{m_0}};$$

$$f_0 = \frac{b}{m_0};$$

$$u_{iko} = u_{ik}(x_0, y_0).$$

Применяя метод Бубнова – Галёркина к системе уравнений (9), запишем его в следующем виде:

$$\ddot{q}_{ik} + [1 + (c_0 + T_1)(-\eta_1 + j\eta_2) + (T_1 + T_2)(-v_1 + jv_2)] p_{ik}^2 q_{ik} - d_{3ik} u_{iko} (c\xi + b\dot{\xi}) = -d_{ik} \frac{\partial^2 w_0}{\partial t^2};$$

$$u_{iko} \ddot{q}_{ik} + \ddot{\xi} + \eta^2 \xi + f_0 \dot{\xi} = -\frac{\partial^2 w_0}{\partial t^2}, \quad (10)$$

$$\text{где } T_1 = \frac{3D}{d_{2ik} \rho h p_{ik}^2} \sum_{l=1}^r C_l q_{ika}^l \frac{h^l}{2^l(l+3)} G_{ikl};$$

$$G_{ikl} = \iint_{(s)} u_{ik} \left[\frac{\partial^2}{\partial x^2} (\alpha_1 |\alpha_1|^l) + \frac{\partial^2}{\partial x^2} (\alpha_2 |\alpha_2|^l) \right] dx dy;$$

$$T_2 = \frac{2D(1-\mu)}{d_{2ik} \rho h p_{ik}^2} \sum_{l_1=1}^{n_0} K_{l_1} q_{ika}^{l_1} \frac{h^{l_1}}{2^{l_1}(l_1+3)} H_{ikl_1};$$

$$H_{ikl_1} = \iint_{(s)} u_{ik} \frac{\partial^2}{\partial x \partial y} (\alpha_3 |\alpha_3|^{l_1}) dx dy;$$

$$T_3 = \frac{2D(1-\mu)}{d_{2ik} \rho h p_{ik}^2} K_0 F_{ik}, F_{ik}$$

$$= \iint_{(s)} u_{ik} \frac{\partial^2}{\partial x \partial y} (\alpha_3) dx dy;$$

$$d_{1ik} = \iint_{(s)} u_{ik} dx dy; d_{2ik} = \iint_{(s)} u_{ik}^2 dx dy;$$

$$d_{ik} = \frac{d_{1ik}}{d_{2ik}}; d_{3ik} = \frac{1}{\rho h d_{2ik}}.$$

Применяя оператор Лапласа к определенной системе уравнений (10), получаем систему алгебраических уравнений. В результате его решение имеет следующий вид:

$$q_{ik} = -\frac{1}{\Delta S} \frac{\partial^2 w_0}{\partial t^2} [d_{ik}(S^2 + n^2 + f_0 S) + d_{3ik} u_{ik}(c + bS)] \quad (11)$$

$$\xi_{ik} = -\frac{1}{\Delta S} \frac{\partial^2 w_0}{\partial t^2} [S^2 + [1 + (c_0 + T_1)(j\eta_2 - \eta_1) + (T_3 + T_2)(-v_1 + jv_2)] p_{ik}^2 + u_{iko} d_{ik} S^2]$$

где

$$\Delta S = [S^2 + [1 + (C_0 + T_1)(-\eta_1 + j\eta_2) + (T_3 + T_2)(-v_1 + jv_2)] p_{ik}^2] [S^2 + n^2 + f_0 S] + u_{iko}^2 d_{3ik} S^2 (c + bS);$$

$$S = \frac{d}{dt} = j\omega.$$

Определим передаточную функцию пластины, защищенной от рассматриваемых колебаний. Для этого запишем абсолютное ускорение следующим образом

$$\ddot{w}_a = \ddot{w}_{ik} + \ddot{w}_0, \quad (13)$$

где

$$\ddot{w}_0 = \frac{\partial^2 w_0}{\partial t^2}.$$

Из (13) передаточную функцию запишем в следующем виде:

$$W_{ik}(S, x, y) = 1 + \frac{u_{ik} S^2 q_{ik}(S)}{\ddot{w}_0}. \quad (14)$$

Переходя с переменной S к переменной ω и учитывая выражения (11), можем написать передаточную функцию пластины, защищенной от колебаний (14)

$$W_{ik}(j\omega, x, y) = 1 + \frac{A_1 + jA_2}{B_1 + jB_2} u_{ik}, \quad (15)$$

где

$$A_1 = -d_{3ik} u_{iko} c - d_{ik}(n^2 - \omega^2);$$

$$A_2 = -d_{ik} f_0 \omega - d_{3ik} u_{iko} b \omega;$$

$$B_1 = [-\omega^2 + [1 - (C_0 + T_1)\eta_1 - (T_3 + T_2)v_1] p_{ik}^2] \cdot [n^2 - \omega^2] - u_{iko}^2 d_{3ik} \omega^2 c - [(c_0 + T_1)\eta_2 + (T_1 + T_2)v_2] p_{ik}^2 f_0 \omega;$$

$$B_2 = [-\omega^2 + [1 - (c_0 + T_1)\eta_1 - (T_3 + T_2)v_1] p_{ik}^2] \cdot f_0 \omega - [(C_0 + T_1)\eta_2 + (T_1 + T_2)v_2] p_{ik}^2 [n^2 - \omega^2] - u_{iko}^2 d_{3ik} b \omega^3.$$

Полученная передаточная функция (15) позволяет анализировать при различных значениях параметра динамику пластинки

Impact Factor:

ISRA (India) = 6.317
ISI (Dubai, UAE) = 1.582
GIF (Australia) = 0.564
JIF = 1.500

SIS (USA) = 0.912
ПИИЦ (Russia) = 3.939
ESJI (KZ) = 8.771
SJIF (Morocco) = 7.184

ICV (Poland) = 6.630
PIF (India) = 1.940
IBI (India) = 4.260
OAJI (USA) = 0.350

защищенной от колебаний, оценить
эффективность динамического гасителя.

References:

1. Mohamed, F.Y. (2018). Effect of different design parameters on damping capacity of liquid column vibration absorber. *Journal of Engineering and Applied Science*. Volume 65(6), pp. 447-467.
2. Espinozaa, G., Carrilloa, C., & Suazoa, A. (1679). Analysis of a tuned liquid column damper in non-linear structures subjected to seismic excitations. *Latin American Journal of Solids and Structures*, Volume 15(7), pp. 1-19. <http://dx.doi.org/10.1590/1679-78254845>
3. Hamidreza, F., Mehdi, Sh., & Roozbeh, P. (2020). Application of tuned liquid column damper for motion reduction of semisubmersible platforms. *International journal of coastal & offshore engineering*, Volume 4(2), pp. 23-40.
4. Patrick, D., Dominic, M., Fadi, A., James, A., & Inès, Ch. (2019). Simplified setup for the vibration study of plates with simply-supported boundary conditions. *MethodsX*, Volume 6, pp. 2106-2117.
5. Korenev, B.G., & Reznikov, L.M. (1988). *Dinamicheskie gasiteli kolebanij: Teorija i tehicheskie prilozhenija*. (p.304). Moscow: Nauka.
6. Chang, Ch.-M., Strano, S., & Terzo, M. (2016). Modelling of Hysteresis in Vibration Control Systems by means of the Bouc-Wen Model. *Hindawi Publishing Corporation Shock and Vibration*, Volume 2016, Article ID 3424191, 14 pages <http://dx.doi.org/10.1155/2016/3424191>
7. Baccouche, Y., Bentahar, M., Mechri, Ch., & Guerjouma, R.El. (2013). Hysteretic nonlinearity analysis in damaged composite plates using guided waves. *The Journal of the Acoustical Society of America*, Volume 133 (4), pp.153-159.
8. Giaralis, A., & Spanos, P.D. (2013). *Derivation of equivalent linear properties of Bouc-Wen hysteretic systems for seismic response spectrum analysis via statistical linearization*. Paper presented at the 10th HSTAM International Congress on Mechanics, 25 - 27 May 2013, Chania, Greece.
9. Pavlovskij, M.A., Ryzhkov, L.M., Jakovenko, V.B., & Dusmatov, O.M. (1997). *Nelinejnye zadachi dinamiki vibrozashhitnyh sistem*. (p.204). K.: Tehnika.
10. Pisarenko, G.S., & Boginich, O.E. (1981). *Kolebanija kinematicheski vzbuzhdaemyh mehanicheskikh sistem s uchetom dissipacii jenergii*. (p.220). Kiev: Nauk. dumka.