

УДК 624 .042

Колесник І.А., д-р техн. наук,  
 Іванова А.П., канд. техн. наук,  
 Сушкіна Ю.И., магістр

## КОЛИВАННЯ РАМНИХ КОНСТРУКЦІЙ З УРАХУВАННЯМ РОЗСИЮВАННЯ ЕНЕРГІЇ

Рамні конструкції почали застосовуватися лише з початку минулого сторіччя, у зв'язку із широким поширенням залізобетону, для якого рама – найбільш оптимальна конструктивна форма (рис. 1) у порівнянні з металевими і дерев'яними рамами. Історично розвиток залізобетонних конструкцій (і рамних зокрема) відбувався послідовно, від простих форм до більш складних [1].

Рамні конструкції знаходяться під дією різних впливів, у тому числі і коливальних. Виникає необхідність підвищеної уваги до проблеми коливань і більш повного обліку факторів, що супроводжують реальні умови експлуатації рам. До числа таких факторів відноситься розсіювання енергії коливальної системи за рахунок різних

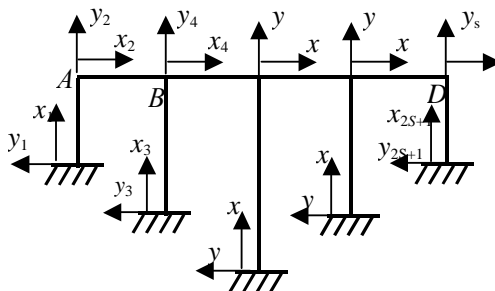


Рис. 1

джерел, що існують в усіх без винятку коливальних системах. З цієї причини вільні коливання конструкції виявляються затухаючими. Основні види втрат енергії при механічних коливаннях:

- втрати енергії в матеріалі гістерезисного типу;
- конструкційне розсіювання енергії;
- аеродинамічні втрати енергії.

Внесок у демпфірування коливань у зазначених видах втрат енергії буде залежати від типу коливань системи і від середовища, у якому ці коливання відбуваються.

Г.С. Писаренко [4] запропонував загальний метод розрахунку коливань механічних систем з урахуванням будь-якого виду розсіювання енергії, базуючись на раніше розробленій нелінійній теорії гістерезисних втрат у матеріалі при коливальному процесі (рис. 2).

Розсіювання енергії виявляється в зменшенні амплітудного значення потенціальної енергії в кожному одиничному обсязі матеріалу “пружини” за цикл коливань. Цю частину загубленої енергії пропонується характеризувати площею умовної петлі гистерезиса, контур якої описується нелінійними залежностями між напругами  $\sigma$  і деформаціями  $\varepsilon$ , подібно тому, як було прийнято при описі петель гистерезиса, що характеризують недосконалу пружність матеріалу [5].

Аналітичний опис петлі гистерезиса, запропонований Г.С.Писаренко, має вид:

$$\sigma = E \left[ \xi \pm \frac{3}{8} \partial_z \left( \xi_0 \mp 2\xi - \frac{\xi^2}{\xi_0} \right) \right]. \quad (1)$$

Тут

$$\partial_z = \partial(\xi_0) + \partial(\xi) + \partial(R) + \partial(C) + \dots, \quad (2)$$

де  $\xi_0$  - початкова амплітуда, яка залежить від відносних деформацій;  $\partial(\xi_0)$  - декремент, що залежить від амплітуди коливань;  $\partial(\xi)$  - декремент, що залежить від швидкості деформацій;  $\partial(R)$  - декремент, що залежить від сухого тертя;  $\partial(C)$  декремент, що залежить від жорсткості системи і т.д.

Такий підхід передбачає знання декрементів, як функції тих чи інших факторів, отриманих з експериментів.

Вільні коливання рамних конструкцій (з урахуванням розсіювання енергії в системі) будуть визначатися для кожного стержня диференціальним рівнянням

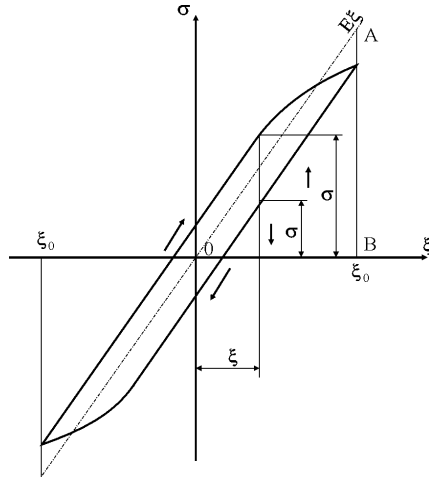


Рис. 2

$$EI \frac{\partial^4 y}{\partial x^4} + m \frac{\partial^2 y}{\partial t^2} + \varepsilon \frac{\partial^2}{\partial x^2} \left[ \Phi \cdot \left( \frac{\partial^2 y}{\partial x^2} \right) \right] = 0, \quad (3)$$

де  $EI$  – жорсткість стержня рами при згині;  $y(x,t)$  – прогин у будь-який момент часу  $t$  у перетині стержня на відстані  $x$  від початку координат;  $m$  –

маса одиниці довжини стержня;  $\ell$  – довжина стержня;

$\varepsilon \frac{\partial^2}{\partial x^2} \left[ \overset{\Leftrightarrow}{\Phi} \cdot \left( \frac{\partial^2 y}{\partial x^2} \right) \right]$  функціонал, що враховує розсіювання енергії в системі,

присутність у ньому  $\varepsilon$  у виді множника вказує на слабкий вплив збурювання, внесеного в рівняння (3) у порівнянні з незбуреним рівнянням (при  $\varepsilon=0$ ).

Уведемо наступні позначення:

$$\alpha^2 = \frac{m}{EI}, \quad (4)$$

$$\overset{\Leftrightarrow}{\Phi} "(y'') = -\frac{1}{EI} \cdot \frac{\partial^2 y}{\partial y^2} \left[ \overset{\Leftrightarrow}{\Phi} \cdot \left( \frac{\partial^2 y}{\partial x^2} \right) \right], \quad (5)$$

тоді рівняння (3) буде мати вигляд:

$$\frac{\partial^4 y}{\partial x^4} + \alpha^2 \frac{\partial^2 y}{\partial t^2} = \varepsilon \overset{\Leftrightarrow}{\Phi} "(y''). \quad (6)$$

Якщо збурювання відсутнє ( $\zeta=0$ ), тоді коливання будуть гармонійними з постійною амплітудою і рівномірно обертовим кутом, який залежить тільки від початкових умов:

$$\frac{du}{dt} = 0; \quad \frac{d\theta}{dt} = \varphi \quad (\theta = \varphi \cdot t + \psi). \quad (7)$$

Нелінійне збурювання ( $\zeta \neq 0$ ) обумовлює залежність миттєвої частоти  $\frac{d\theta}{dt}$  від амплітуди і викликає появу обертонів у рішенні рівняння (6), а також зменшення амплітуди коливань у результаті розсіювання енергії. Рішення рівняння (6) представимо у виді ряду:

$$y(x, t) = u \cdot X(x) \cdot \cos \theta + \varepsilon \cdot u_1(u, x, \theta) + \varepsilon^2 \cdot u_2(u, x, \theta) + \dots, \quad (8)$$

у котрому  $X(x) \cdot \cos \theta$  – рішення незбуреного рівняння (6);  $X(x)$  – фундаментальна функція задачі;  $u_1(u, x, \theta)$ ,  $u_2(u, x, \theta)$  – періодичні функції кута  $\theta$  з періодом  $2\pi$ .

Виходячи з теорії нелінійної механіки, амплітуду  $u$  і фазу  $\theta$ , що є функціями часу  $t$ , можна визначити з диференціальних рівнянь

$$\begin{aligned}\frac{du}{dt} &= \varepsilon \cdot A_1(u) + \varepsilon^2 A_2(u) + \dots, \\ \frac{d\theta}{dt} &= \varphi + \varepsilon \cdot B_1(u) + \varepsilon^2 B_2(u) + \dots,\end{aligned}\quad (9)$$

де  $\varphi$  – власна частота коливань стержня без урахування затухання.

Задача буде складатися у визначенні наступних функцій:

$$u_1(u, x, \theta), u_2(u, x, \theta), A_1(u), A_2(u), B_1(u), B_2(u), \quad (10)$$

при яких вираз (8) з урахуванням рівнянь (9) буде рішенням рівняння (6).

Для встановлення однозначності функцій (10), що є коефіцієнтами при ступенях малого параметра  $\varepsilon$ , відповідно до теорії побудови асимптотичних розв'язків [5] повинні бути накладені наступні обмеження – відсутність у них перших гармонік

$$\begin{aligned}\int_0^{2\pi} u_1(u, x, \theta) \cdot \cos \theta \cdot d\theta &= 0, & \int_0^{2\pi} u_2(u, x, \theta) \cdot \cos \theta \cdot d\theta &= 0, \\ \int_0^{2\pi} u_1(u, x, \theta) \cdot \sin \theta \cdot d\theta &= 0, & \int_0^{2\pi} u_2(u, x, \theta) \cdot \sin \theta \cdot d\theta &= 0.\end{aligned}\quad (11)$$

Це означає, що величина  $u$  у виразі (8) дорівнює амплітуді першої гармоніки коливань.

Попередньо визначивши четверту похідну  $y^{IV}(x, t)$  виразу (8), з урахуванням (9), ліву частину рівняння (3) чи (7) можна представити у вигляді

$$\begin{aligned}\frac{\partial^4 y}{\partial x^4} + \alpha^2 \cdot \frac{\partial^2 y}{\partial t^2} &= u \cdot \left[ \frac{d^4 X(x)}{dx^4} - \alpha^2 \cdot \varphi^2 \cdot X(x) \right] \cdot \cos \theta + \varepsilon^2 \cdot \alpha^2 \times \\ &\times \left[ -2\varphi \cdot A_1(u) X(x) \cdot \sin \theta - 2\varphi \cdot u B_1(u) X(x) \cdot \cos \theta + \varphi^2 \frac{\partial^2 u_1}{\partial \theta^2} + \frac{1}{\alpha^2} \cdot \frac{\partial^4 u_1}{\partial x^4} \right] + \\ &+ \varepsilon^2 \cdot \alpha^2 \left\{ \left[ A_1(u) \cdot \frac{dA_1(u)}{du} - u B_1^{22}(u) - 2\varphi \cdot u B_2(u) \right] X(x) \cdot \cos \theta - \right.\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
& - \left[ 2\varphi \cdot A_2(u) + 2A_1(u)B_1(u) + A_1(u) \frac{dB_1(u)}{du} \cdot u \right] X(x) \cdot \sin \theta + \\
& + 2\varphi \cdot A_1(u) \cdot \frac{\partial^2 u_1}{\partial u \partial \theta} + 2\varphi \cdot B_1(u) \frac{d^2 u_1}{d\theta^2} + \varphi^2 \cdot \frac{\partial^2 u_2}{\partial \theta^2} + \frac{1}{\alpha^2} \cdot \frac{\partial^4 u_2}{\partial x^4} \Bigg\} + \varepsilon^2 \dots
\end{aligned} \quad (12)$$

Праву частину рівняння (6) розкладемо в ряд по ступенях малого параметра  $\varepsilon$

$$\varepsilon \cdot \overset{\leftrightarrow}{\Phi} " (y) " = \varepsilon \cdot \overset{\leftrightarrow}{\Phi} " [uX " (x) \cdot \cos \theta] + \varepsilon^2 \cdot \overset{\leftrightarrow}{\Phi} " [uX " (x) \cdot \cos \theta] \cdot u_1 + \varepsilon^2 \dots \quad (13)$$

Прирівнюємо коефіцієнти при однакових ступенях  $\varepsilon$  у правих частинах виразів (12) і (13) до членів  $m$ -го порядку включно.

Приймаючи  $m = 2$ , одержимо наступну систему рівнянь

$$\frac{d^4 X(x)}{dx^4} - p^2 X(x) = 0, \quad (14)$$

$$\begin{aligned}
& \alpha^2 [-2\varphi \cdot X(x) \cdot A_1(u) \sin \theta - 2\varphi \cdot uX(x)B_1(u) \cos \theta] + \\
& + \frac{\partial^4 u_1}{\partial x^4} + p^2 \frac{\partial^2 u_1}{\partial \theta^2} = \overset{\leftrightarrow}{\Phi} [uX " (x) \cos \theta]
\end{aligned}, \quad (15)$$

$$\begin{aligned}
& \alpha^2 \left\{ \left[ A_1(u) \frac{dA_1(u)}{du} - uB_1^2(u) - 2\varphi \cdot B_2(u) \right] X(x) \cos \theta - \right. \\
& - \left[ 2\varphi \cdot A_2(u) + 2A_1(u)B_1(u) + A_1(u) \frac{dB_1(u)}{du} \right] \times \\
& \times X(x) \sin \theta + 2\varphi \cdot A_1(u) \frac{\partial^2 u_1}{\partial \theta \cdot \partial u} + 2\varphi \cdot B_1(u) \frac{\partial^2 u_1}{\partial \theta^2} \Bigg\} + \\
& + \frac{\partial^4 u_2}{\partial x^4} + p^2 \frac{\partial^2 u_2}{\partial \theta^2} = \overset{\leftrightarrow}{\Phi} " [uX " (x) \cos \theta] \cdot u_1,
\end{aligned} \quad (16)$$

де

$$p^2 = \alpha^2 \cdot \varphi^2 = k_1^4. \quad (17)$$

Вирази (14) – (16) є тими вихідними рівняннями, на підставі яких можуть бути отримані рішення поставленої задачі в нульовому, першому і другому наближеннях.

Загальне рішення рівняння (14), що збігає з рівнянням (3) при  $\varepsilon = 0$  з точністю до постійного множника, можна записати [2]:

$$X_{ni} = A_{ni} \cdot S(k_{ni} x) + B_{ni} \cdot T(k_{ni} x) + C_{ni} \cdot U(k_{ni} x) + D_{ni} \cdot V(k_{ni} x), \quad (18)$$

де  $A_{ni}, B_{ni}, C_{ni}, D_{ni}$  - довільні постійні;  $S(k_{ni} x), T(k_{ni} x), U(k_{ni} x), V(k_{ni} x)$  - функції Кривої [3];  $i$  - номер стержня;  $n$  - тон коливань.

Довільні постійні, які входять у формули для фундаментальних функцій на різних ділянках рами, шляхом використання граничних умов і умов сполучення виражаються через одну з невизначеностей, що залишилися. Таким чином, фундаментальна функція визначається з точністю до постійного множника. За допомогою однієї з граничних умов і умов сполучення, не використовуваних при побудові системи фундаментальних функцій, складається рівняння частот, з якого визначаються корені  $k_n$ :

$$k_{ni}^4 = \frac{\varphi_n^2}{b_i^2}, \quad \left( b_i = \sqrt{\frac{EI_i}{m_i}} \right). \quad (19)$$

Для симетричної однопрольотної рами (рис. 3), досліджуваної в цій

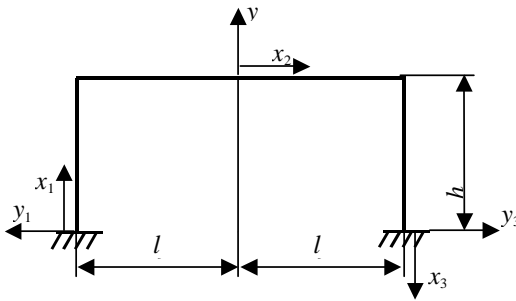


Рис. 3

роботі, система фундаментальних функцій має різний вид для симетричних і косиметричних форм коливань. Будемо вважати, що стійки рами і її ригель мають постійну по довжині й однакову жорсткість ( $I_1 = I_2 = I_3 = I$ ) та погонну масу ( $m_1 = m_2 = m_3 = m$ ).

Тоді, позначаючи

$\alpha_n = k_n \cdot \ell$ , ( $k_{n1} = k_{n2} = k_{n3} = k_n$ ) і використовуючи безрозмірну координату

$$\xi = \frac{x}{\ell}, \quad (20)$$

одержимо вираз для фундаментальних функцій:

а) для симетричних форм коливань ( $n = 2, 4, 6, \dots$ )

$$X = \begin{cases} X_{n1} = U(\alpha_n \xi) - A_n V(\alpha_n \xi), & [0 \leq \xi \leq 1], \\ X_{n2} = B_n [U(\alpha_n \xi) - C_n S(\alpha_n \xi)], & [-1 \leq \xi \leq 1], \\ X_{n3} = X_{n1}, & [-1 \leq \xi \leq 0], \end{cases} \quad (21)$$

де

$$A_n = \frac{U(\alpha_n)}{V(\alpha_n)}, \quad B_n = -\frac{S(\alpha_n) \cdot D(\alpha_n)}{A(\alpha_n) \cdot V(\alpha_n)}, \quad C_n = \frac{U(\alpha_n)}{S(\alpha_n)}; \quad (22)$$

б) для кососиметричних форм коливань ( $n = 1, 3, 5, \dots$ )

$$X_n = \begin{cases} X_{n1} = U(\alpha_n \xi) - D_n \cdot V(\alpha_n \xi), & [0 \leq \xi \leq 1], \\ X_{n2} = E_n [T(\alpha_n \xi) - F_n \cdot V(\alpha_n \xi)], & [-1 \leq \xi \leq 1], \\ X_{n3} = -X_{n1}, & [-1 \leq \xi \leq 0], \end{cases} \quad (23)$$

де

$$D_n = \frac{S_n(\alpha_n) \cdot B(\alpha_n) + T(\alpha_n) \cdot S_1(\alpha_n)}{T(\alpha_n) \cdot B(\alpha_n) + U(\alpha_n) \cdot S_1(\alpha_n)}, \quad (24)$$

$$E_n = -\frac{V(\alpha_n) \cdot S_1(\alpha_n)}{2[T(\alpha_n) \cdot B(\alpha_n) + U(\alpha_n) \cdot S_1(\alpha_n)]},$$

$$F_n = \frac{T(\alpha_n)}{V(\alpha_n)},$$

$$S_1 = 2sh(\alpha_n) \cdot \sin(\alpha_n).$$

Частоти і форми вільних коливань П-образної рами:

а) для симетричних форм коливань

$$\frac{B(\alpha_n)}{D(\alpha_n)} = \frac{C(\alpha_n)}{A(\alpha_n)}, \quad (25)$$

б) для кососиметричних форм коливань

$$\frac{\alpha_n \cdot B(\alpha_n) - S(\alpha_n)}{\alpha_n \cdot D(\alpha_n) + A(\alpha_n)} = \frac{S_1(\alpha_n)}{B(\alpha_n)}. \quad (26)$$

З приведених трансцендентних рівнянь (25) і (26) визначаються корені  $\alpha_n$ , зв'язані з частотами вільних коливань залежністю:

$$\varphi_n = \frac{\alpha_n^2}{\ell^2} \cdot \sqrt{\frac{EI}{m}}. \quad (27)$$

Перші шість коренів рівнянь (25) і (26) мають наступні значення:

а) для симетричних форм коливань:  $\alpha_1 = 1,51369$ ;  $\alpha_3 = 3,39480$ ;  
 $\alpha_5 = 4,59523$ ;

б) для кососиметричних форм коливань:  $\alpha_2 = 2,02932$ ;  $\alpha_4 = 4,19725$ ;  
 $\alpha_6 = 5,23906$ .

Рішення рівняння (6) у нульовому наближенні згідно (8), можна представити у вигляді

$$y = u \cdot X(x) \cdot \cos \theta. \quad (28)$$

Для обліку розсіювання енергії в системі, варто розглядати рівняння (15), представивши його в такий спосіб:

$$\frac{\partial^4 u_1}{\partial x^4} + p^2 \cdot \frac{\partial^2 u_1}{\partial \theta^2} = \Phi'' [u X''(x) \cdot \cos \theta] + \alpha^2 [2\varphi \cdot A_1(u) \cdot X(x) \cdot \sin \theta + 2\varphi \cdot u \cdot B_1(u) \cdot X(x) \cdot \cos \theta]. \quad (29)$$

Для визначення  $A_1(u)$  і  $B_1(u)$  помножимо рівняння (29) спочатку на  $X(x) \cdot \sin \theta$ , потім на  $X(x) \cdot \cos \theta$ , отриманий після цього вираз проінтегруємо по довжині першого стержня конструкції від 0 до  $h$  і по циклу від 0 до  $2\pi$ ; проінтегруємо від  $-\ell$  до  $\ell$  для другого стержня по циклу від 0 до  $2\pi$ ; проінтегруємо від 0 до  $h$  для третього стержня по циклу від 0 до  $2\pi$ , після відповідних перетворень одержимо:

$$A_1(u) = - \frac{\int_0^h \int_0^{2\pi} \Phi'' [u \cdot X''(x) \cdot \cos \theta] \cdot X(x) \sin \theta \cdot dx \cdot d\theta}{2\pi \cdot \alpha^2 \varphi \int_0^h X^2(x) \cdot dx}; \quad (30)$$

$$B_1(u) = - \frac{\int_0^h \int_0^{2\pi} \Phi'' [u \cdot X''(x) \cdot \cos \theta] \cdot X(x) \cos \theta \cdot dx \cdot d\theta}{2\pi \cdot \alpha^2 \varphi \cdot u \int_0^h X^2(x) \cdot dx}. \quad (31)$$

Для другого і третього стержнів рами  $A_1$  і  $B_1$  визначаються аналогічно.

Функції  $U_1(u, x, \theta)$  можна визначити, розв'язуючи рівняння (23) за методикою Г.С. Писаренка [3]. Тому що найбільш цікавим представля-



ється перше наближення, то для визначення прогину (з достатнім ступенем точності) можна обмежитися використанням тільки формули (28). Згідно формули (8) ступінь точності буде така, як у наступному виразі:

$$y = u \cdot X(x) \cdot \cos \theta + \varepsilon \cdot U_1(u, x, \theta). \quad (32)$$

Тому, для розв'язання задачі в першому наближенні немає необхідності визначати функцію  $U_1(u, x, \theta)$ .

Визначивши  $A_1$  і  $B_1$  за формулами (30) - (31) і використовуючи вираз (32), одержимо амплітуду і фазу коливань для першого стержня рами

$$\frac{du}{dt} = - \frac{\int_0^h \int_0^{2\pi} \varepsilon \cdot \Phi \cdot [u \cdot X''(x) \cdot \cos \theta] \cdot X(x) \sin \theta \cdot dx \cdot d\theta}{2\pi \cdot \alpha^2 \varphi \int_0^h X^2(x) \cdot dx}; \quad (33)$$

$$\frac{d\theta}{dt} = \varphi - \frac{\int_0^h \int_0^{2\pi} \varepsilon \cdot \Phi \cdot [u \cdot X''(x) \cdot \cos \theta] \cdot X(x) \cos \theta \cdot dx \cdot d\theta}{2\pi \cdot \alpha^2 \varphi \cdot u \int_0^h X^2(x) \cdot dx}. \quad (34)$$

Аналогічно знайдемо вирази для другого і третього стержнів рами.

Для того, щоб представити диференціальні рівняння (33) і (34) у явному виді, необхідно записати функціонал  $\Phi''[u \cdot X(x) \cdot \cos \theta]$  у розгорнутому виді. Для цього використовуємо нелінійні залежності (1) між нормальними напругами і відносною деформацією.

Тоді для першого стержня рами шириною  $b_1$  і висотою  $h_1$ , після відповідних перетворень одержимо:

$$\frac{du}{dt} = \frac{\int_0^h \frac{d^2}{dx^2} \cdot [\partial_z \cdot u \cdot X''(x)] \cdot X(x) \cdot dx}{2\pi \cdot \alpha^2 \varphi \cdot \int_0^h X^2(x) \cdot dx}; \quad (35)$$

$$\frac{d\theta}{dt} = \varphi + \frac{3}{8} \cdot \frac{\int_0^h \frac{d^2}{dx^2} \cdot [\partial_z \cdot u \cdot X''(x)] \cdot X(x) \cdot dx}{\alpha^2 \cdot u \cdot \varphi \cdot \int_0^h X^2(x) \cdot dx}. \quad (36)$$

Знаючи вирази для функції прогину  $X(x)$ , а також вираз для декре-  
мента  $\partial_z$ , додатки якого є функціями прогину, і вирішуючи диференці-  
альне рівняння (33), можна одержати  $u = f_1^I(t)$  і  $\theta = f_2^I(t)$ . Аналогічно  
знаходять  $u = f_1^{II}(t)$  і  $\theta = f_2^{II}(t)$  для другого стержня рами й  $u = f_1^{III}(t)$   
і  $\theta = f_2^{III}(t)$  для третього стержня.

У подальшому будуть наведені результати наступних досліджень:

- вимушених коливань та їх впливу на частоти вільних коливань сте-  
ржнів рами;
- випадків резонансу.

1. Жемочкин Б.Н. Расчет рам. – М.:СИ, 1965. – 400 с.
2. Колесник И.А., Иванова А.П. Колебания рамных конструкций под действием рухомих навантажень // Опір матеріалів та теорія споруд. – 2002. – Вип.. 71. – С. 153 – 166.
3. Крылов А.Н. О некоторых дифференциальных уравнениях математической физики, имеющих приложение в технических вопросах. –М.–Л.: Гостехтеориздат. – 1950. – 368 с.
4. Писаренко Г.С. Обобщенная нелинейная модель учета рассеяния энергии при колебаниях. – К.: Наукова думка, 1985. – 240 с.
5. Писаренко Г.С. Колебания упругих систем с учетом рассеяния энергии в материале. – К.: Изд – во АН УССР, 1955. – 237 с.

*Матеріал надійшов до редакції 24.09.04.*