

ПРО ЗАСТОСУВАННЯ ІНТЕГРАЛЬНОГО МЕТОДУ ДО РОЗВ'ЯЗУВАННЯ ЗАДАЧ СПАДКОВОЇ В'ЯЗКОПРУЖНОСТІ

Вступ. Основою машинного розв'язування інтегральних та інтегро-диференціальних рівнянь типу Вольтерра є відповідні чисельні та аналітичні методи. У зв'язку з цим постає питання: яким методом бажано користуватись, якщо має місце вибір математичної моделі. У якості критеріїв оптимальності природно взяти точність, універсальність, економічність з точки зору витрати машинного часу та простоти реалізації алгоритмів розв'язування на комп'ютері. Стаття присвячена викладенню ефективного підходу до чисельного розв'язування систем лінійних та нелінійних слабо сингулярних інтегро-диференціальних рівнянь успадкованої теорії в'язкопружності. Цей підхід засновано на спільному раціональному використанні аналітичних перетворень, які дозволяють звести вихідні системи до системи інтегральних рівнянь з регулярними ядрами та стійкого чисельного алгоритму розв'язування з отриманням розв'язку задачі з необхідною точністю.

Спосіб інтегрування для зведення інтегро-диференціального рівняння до інтегрального. Якщо виходити з нелінійних залежностей між напруженнями та деформаціями [1, 2], тоді методом викладеним у [3], динамічні задачі в'язкопружності можуть бути приведені до системи інтегро-диференціальних рівнянь вигляду [4].

$$\ddot{U}_i(t) + \omega_i^2 U_i(t) = X_i \left\{ t, U_1(t), \dots, U_n(t), \int_0^t \phi_i(t, \tau, U_1(\tau), \dots, U_n(\tau)) d\tau \right\}, \quad (1)$$

$$U_i(0) = U_{0i}, \dot{U}_i(0) = \bar{U}_{0i}, \quad (2)$$

де $\omega_i - const, i = \overline{1, n}; U_i(t)$ - невідомі функції від t ; X_i, ϕ_i - задані функції.

Безпосередньо шляхом подвійного інтегрування системи (1) по t з врахуванням початкових умов (2) отримаємо

$$U_i(t) = U_{0i} + \bar{U}_{0i}t - \omega_i^2 \int_0^t (t-\tau) U_i(\tau) d\tau + \int_0^t (t-\tau) X_i \left\{ \tau, U_1(\tau), \dots, U_n(\tau), \int_0^\tau \phi_i(\tau, s, U_1(s), \dots, U_n(s)) ds \right\} d\tau. \quad (3)$$

Для чисельного розв'язування системи (3) використовуємо метод прямої заміни інтегралів, які входять у систему, кінцевою сумою за якою-небудь квадратурною формулою. Тоді наближені розв'язки системи (3) у вузлах

$t_m = (m-1)\Delta t$, $m = 1, 2, 3, \dots$ (Δt - крок інтегрування) послідовно визначаються із системи

$$U_{mi} = U_{0i} + \bar{U}_{0i} t_m - \omega_i^2 \sum_{j=1}^{m-1} A_j (t_m - t_j) U_{ji} + \sum_{j=1}^{m-1} B_j^{(i)} (t_m - t_j) X_i \left\{ t_i, U_{j1}, \dots, U_{jn}, \sum_{k=1}^j C_k^{(i)} \phi_i(t_j, t_k, U_{k1}, \dots, U_{kn}) \right\}. \quad (4)$$

де $A_j, B_j^{(i)}, C_k^{(i)}$ не залежать від вибору функцій X_i та ϕ_i , $i = \overline{1, n}$. В залежності від використаних квадратурних формул ці коефіцієнти будуть мати різні значення.

Таким чином, завдяки подвійному інтегруванню вихідної системи по t та використанню квадратурної формули отримана проста рекурентна залежність (4) для знаходження чисельних значень функції $U_i(t)$.

Для системи інтегро-диференціальних рівнянь (1) нижче запропоновано ще один видозмінений спосіб чисельного розв'язування, який також заснований на використанні квадратурних формул.

Видозмінений метод зведення інтегро-диференціального рівняння до інтегрального рівняння. Використовуючи метод варіації, довільну постійну систему (1) можна привести до вигляду

$$U_i(t) = U_{0i} \cos \omega_i t + \frac{\bar{U}_{0i}}{\omega_i} \sin \omega_i t + \frac{1}{\omega_i} \int_0^t X_i \left\{ \tau, U_1(\tau), \dots, U_n(\tau), \int_0^\tau \phi_i(\tau, s, U_1(s), \dots, U_n(s)) ds \right\} \sin \omega_i(t - \tau) d\tau. \quad (5)$$

Замінімо у цій системі інтеграли на кінцеву суму за відомою квадратурною формулою. У цьому випадку наближене значення $U_{mi} = U_i(t_m)$, $m = 2, 3, \dots$, як розв'язок системи (5) у точках $t_m = (m-1)\Delta t$, поступово шукається за формулою

$$U_{mi} = U_{0i} \cos \omega_i t_m + \frac{\bar{U}_{0i}}{\omega_i} \sin \omega_i t_m + \frac{1}{\omega_i} \sum_{j=1}^{m-1} A_j X_i \left\{ t_j, U_{j1}, \dots, U_{jn}, \sum_{k=1}^j B_k^{(i)} \phi_i(t_j, t_k, U_{k1}, \dots, U_{kn}) \sin \omega_i(t_m - \tau_j) \right\}, \quad (6)$$

$i = \overline{1, n}; \quad m = 2, 3, \dots$

Формула (6) також має рекурентний характер та ефективно реалізується на комп'ютері.

Приклад. Розглянемо вертикальні коливання трьох мас (рис. 1) з масами m_1, m_2, m_3 , що з'єднані нелінійними в'язкопружними пружинами.



Рис.1. Система трьох мас

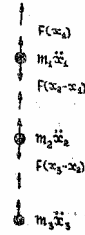


Рис.2. Силова схема

Позначимо зміщення мас m_1, m_2, m_3 , від положення статичної рівноваги через x_1, x_2, x_3 , а силу дії пружини на масу через $F(z)$. Використовуючи принцип Даламбера та розглядаючи фіктивний (уявний) стан рівноваги (рис. 2) мас, до яких прикладені сили інерції та сила відновлення, отримаємо [5, 6]

$$\begin{cases} m_1 \ddot{x}_1 + F(x_1) - F(x_2 - x_1) = 0 \\ m_2 \ddot{x}_2 + F(x_2 - x_1) - F(x_3 - x_2) = 0 \\ m_3 \ddot{x}_3 + F(x_3 - x_2) = 0. \end{cases} \quad (7)$$

Для функції $F(z)$ візьмемо вираз [7], [8]

$$F(z) = k \left\{ z \left(1 + \beta z^2 \right) - \int_0^t R(t, \tau) z(\tau) \left[1 + \beta z^2(\tau) d\tau \right] \right\}, \quad (8)$$

де k - жорсткість пружини;

β - коефіцієнт не лінійності, який залежить від фізичних властивостей матеріалу пружини;

$R(t, \tau)$ - ядро релаксації.

Якщо k_1, k_2, k_3 - відповідно жорсткість першої, другої та третьої пружин, то з урахуванням (8) система (7) буде мати вигляд:

$$\begin{aligned} \ddot{x}_1 + \omega_1^2 x_1 &= \omega_{21}^2 (x_2 - x_1) \left[1 + \beta_2 (x_2 - x_1)^2 \right] - \\ &- \omega_1^2 \beta_1 x_1^3 + \omega_1^2 \int_0^t R_1(t, \tau) x_1(\tau) \left[1 + \beta_1 x_1^2(\tau) \right] d\tau - \\ &- \omega_{21}^2 \int_0^t R_2(t, \tau) \left[x_2^0(\tau) - x_1(\tau) \right] \left\{ 1 + \beta_2 [x_2(\tau) - x_1(\tau)]^2 \right\} d\tau, \end{aligned} \quad (9)$$

$$\begin{aligned}
& \ddot{x}_2 + \omega_2^2 x_2 = \omega_2^2 x_1 \left[1 + \beta_2 (x_2 - x_1)^2 \right] - \\
& \omega_{32}^2 (x_3 - x_2) \left[1 + \beta_3 (x_3 - x_2)^2 \right] - \omega_2^2 \beta_2 x_2 (x_2 - x_1)^2 + \\
& + \omega_2^2 \int_0^t R_2(t, \tau) [x_2(\tau) - x_1(\tau)] \left\{ 1 + \beta_2 [x_2(\tau) - x_1(\tau)]^2 \right\} d\tau - \\
& - \omega_{31}^2 \int_0^t R_3(t, \tau) [x_3(\tau) - x_2(\tau)] \left\{ 1 + \beta_3 [x_3(\tau) - x_2(\tau)]^2 \right\} d\tau, \\
& \ddot{x}_3 + \omega_3^2 x_3 = \omega_3^2 x_2 \left[1 + \beta_3 (x_3 - x_2)^2 \right] - \omega_3^2 \beta_3 x_3 (x_3 - x_2)^2 + \\
& + \omega_3^2 \int_0^t R_3(t, \tau) [x_3(\tau) - x_2(\tau)] \left\{ 1 + \beta_3 [x_3(\tau) - x_2(\tau)]^2 \right\} d\tau,
\end{aligned} \tag{10}$$

де $\frac{k_i}{m_i} = \omega_i^2$, $i = 1, 2, 3$; $\frac{k_2}{m_1} = \omega_{21}^2$, $\frac{k_3}{m_2} = \omega_{32}^2$.

Нехай надані початкові значення зміщень та швидкостей, тобто

$$x_i(0) = x_{0i}, \quad \dot{x}_i(0) = V_i, \quad i = 1, 2, 3.$$

Систему (9) запишемо у формі (5). Вважаючи, що у отриманій системі $t = t_m = mh$, $m = 1, 2, \dots$, для обчислення наближених значень функцій $x_i(t)$, ($i = 1, 2, 3$) у точках t_m , $m = 1, 2, \dots$, аналогічно (6) отримаємо

$$\begin{aligned}
x_{m1} &= x_{01} \cos \omega_1 t_m + \frac{V_1}{\omega_1} \sin \omega_1 t_m + \\
&+ \frac{1}{\omega_1} \sum_{j=0}^{m-1} A_j^{(1)} \left\{ \omega_{21}^2 (x_{j2} - x_{j1}) \left[1 + \beta_2 (x_{j2} - x_{j1})^2 \right] - \right. \\
&- \omega_1^2 \beta_1 x_{j1}^3 + \omega_1^2 \sum_{k=0}^j B_k^{(1)} R_1(t_j, t_k) x_{k1} (1 + \beta_1 x_{k1}^2) - \\
&- \left. \omega_{21}^2 \sum_{k=0}^j C_k^{(1)} R_2(t_j, t_k) (x_{k2} - x_{k1}) \left[1 + \beta_2 (x_{k2} - x_{k1})^2 \right] \right\} \times \\
&\times \sin \omega_1 (t_m - t_j), \\
x_{m2} &= x_{02} \cos \omega_2 t_m + \frac{V_2}{\omega_2} \sin \omega_2 t_m + \\
&+ \frac{1}{\omega_2} \sum_{j=0}^{m-1} A_j^{(2)} \left\{ \omega_2^2 x_{j1} \left[1 + \beta_2 (x_{j2} - x_{j1})^2 \right] + \right. \\
&+ \omega_{32}^2 (x_{j3} - x_{j2}) \left[1 + \beta_3 (x_{j3} - x_{j2})^2 \right] - \omega_2^2 \beta_2 x_{j2} (x_{j2} - x_{j1})^2 \\
&+ \omega_2^2 \sum_{k=0}^j B_k^{(2)} R_2(t_j, t_k) (x_{k2} - x_{k1}) \left[1 + \beta_2 (x_{k2} - x_{k1})^2 \right] - \\
&- \left. \omega_{32}^2 \sum_{k=0}^j C_k^{(2)} R_3(t_j, t_k) (x_{k3} - x_{k2}) \left[1 + \beta_3 (x_{k3} - x_{k2})^2 \right] \right\} \times \\
&\times \sin \omega_2 (t_m - t_j), \\
x_{m3} &= x_{03} \cos \omega_3 t_m + \frac{V_3}{\omega_3} \sin \omega_3 t_m + \\
&+ \frac{1}{\omega_3} \sum_{j=0}^{m-1} A_j^{(3)} \left\{ \omega_3^2 x_{j2} \left[1 + \beta_3 (x_{j3} - x_{j2})^2 \right] - \right. \\
&- \omega_3^2 \beta_3 x_{j3} (x_{j3} - x_{j2})^2 - \\
&- \left. \omega_3^2 \sum_{k=0}^j B_k^{(3)} R_3(t_j, t_k) (x_{k3} - x_{k2}) \left[1 + \beta_3 (x_{k3} - x_{k2})^2 \right] \right\} \times \\
&\times \sin \omega_3 (t_m - t_j), \\
m &= 1, 2, 3.
\end{aligned} \tag{11}$$

Обчислення значень x_{mi} , $m = 1, 2, \dots$ ($i = 1, 2, 3$) по формулі (11) проводилось на комп'ютері. При цьому використані наступні вихідні дані:

$$R_i(t, \tau) = \varepsilon_i e^{-\gamma_i(t-\tau)} (t-\tau)^{\alpha_i-1}; \quad \varepsilon_i = 0,01; \quad \gamma_i = 0,05; \quad \alpha_i = 0,25;$$

$$k = k_i; \quad m = m_i; \quad \frac{k}{m} = 1; \quad x_{01} = x_{0r} = 0; \quad x_{0r} = 1; \quad V_i = 0; \quad i = 1,2,3.$$

З метою перевірки точності методики, яка пропонується, задача що розглядається у пружній постановці була розв'язана відомим методом М.Г. Бондаря [4, 5], та методом Рунге-Кутта [9]. У якості точного розв'язку задачі Коші прийнято розв'язок, отриманий методом Рунге-Кутта. Результати обчислювальних експериментів свідчать, що точність запропонованого методу в більшості випадків значно перевищує точність методу М.Г. Бондаря [4, 5].

Висновок. У статті розглянуто метод, який дозволяє звести розв'язування інтегро-диференціального рівняння до розв'язування інтегрального рівняння за допомогою степеневих рядів. На прикладі комп'ютерного розв'язування задачі про коливання трьох мас доведена працездатність та висока точність відповідних алгоритмів.

1. *Бадалов Ф.Б.* Метод степенных рядов в нелинейной наследственной теории вязкоупругости.–Ташкент: Фан, 1980.– 221 с.
2. *Верлань А.Ф., Сизиков В.С.* Интегральные уравнения: методы алгоритмы программы. – Киев: Наукова думка, 1986.– 544 с.
3. *Корнєєв О.М.* Про деякі загальні підходи до моделювання процесів спадкової в'язкопружності // Вісник Черкаського університету, 2008.
4. *Бадалов Ф.Б., Эшматов Х., Юсуфов М.* О некоторых методах решения систем интегро-дифференциальных уравнений, встречающихся в задачах вязкоупругости // ПММ, 1986.
5. *Бондарь Н.Г.* Нелинейные автономные системы строительной механики.– М.: Стройиздат, 1972.–128 с.
6. *Бондарь Н.Г.* Колебания нелинейных консервативных систем с несколькими степенями свободы // Прикладная механика.– 1967.– т. 3, вып. 5.– с. 1–8.
7. *Ильюшин А.А. Огибалов П.М.* Квазилинейная теория вязкоупругости и метод малого параметра//Механика полимеров, 1962, №2, с.210-221.
8. *Куришин Л.М.* Устойчивость при ползучести // Изв. АН СССР, МТТ, 1978, №3, с. 125–160
9. *Турчак Л.И.* Основы численных методов.– М.: Наука, 1987.– 320 с.