

Список літератури

1. Липцев Г.Ф. Дифференциальная геометрия погруженных многообразий. Теоретико-групповой метод дифференциально-геометрических исследований // Тр. Моск. матем. о-ва. – 1953. – Т.2. – С. 275–382.
2. Косаренко М.Ф. Поля геометрических объектов регулярной гиперполосы $SH_r \subset S_n$. Дифференциальная геометрия многообразий фигур // Сб. науч. тр. Калинингр. ун-та. – Калининград. – 1982. – Вып.13. – С. 38–44.
3. Олоничев П.М. Общеаффинная и центрально-проективная теория гиперполос // ДАН СССР. Математика. – 1951. – Т.80, №2. – С. 165–168.
4. Чакмазян А.В. Двойственная нормализация // Докл. АН Арм. ССР. Математика. – 1959. – Т.28, № 8. – С. 151–157.
5. Василян М.А. Проективная теория многомерных гиперполос // Изв. АН Арм. ССР. Математика. – 1971. – Т.6, №6. – С. 477–481.
6. Василян М.А. Об инвариантном оснащении гиперполосы // ДАН Арм. ССР. Математика. – 1970. – Т. 50, №2. – С. 65–70.

Стаття надійшла до редакції 10.06.02.

УДК 62-504.462

ББК 3965.6 - 02

С.Л. Мовчан, асп.

ОБЛАСТЬ СТІЙКОСТІ В ПРОСТОРІ ПАРАМЕТРІВ ДИСКРЕТНИХ СИСТЕМ ІЗ ЗАДАНИМИ ПОКАЗНИКАМИ ЯКОСТІ

Розглянуто питання побудови областей стійкості дискретних систем із заданими показниками якості в просторі параметрів, які нелінійно входять у коефіцієнти характеристичного рівняння. Завдяки використанню дискретного аналога метода D-розбиття та розробленого алгоритму, отримано область стійкості реальної дискретної системи з конкретно заданими показниками ступеня стійкості η та коливності μ . Запропонований підхід дає кращі показники точності визначення області стійкості та є більш ефективним і економічним з точки зору машинної реалізації, ніж існуючі універсальні числові методи.

Стійкість дискретних систем автоматичного керування є необхідною, але не достатньою умовою практичної придатності систем. Важливим є сам характер зміни перехідних процесів, тобто їх якість. Перехідні процеси характеризуються такими показниками якості: часом перехідного процесу $T_{пер}$, що характеризує швидкодію системи коливністю μ , яка визначається кількістю коливань за час перехідного процесу перерегулювання σ , та ін. [1].

Для визначення показників якості перехідних процесів використовується так званий прямий метод – визначення показників якості безпосередньо по кривій перехідного процесу. Більш ефективним і зручним у стадії проектування систем автоматичного керування є непрямі методи дослідження лінійних дискретних систем [1; 2; 3; 4; 5]. Для наближеної оцінки якості перехідних процесів у системі на z -площині або q -площині ($q = \ln z$) виділяють область, в якій розміщують корені характеристичного рівняння. У роботі [1] були введені основні непрямі оцінки: ступінь стійкості η – відстань від уявної осі до ближнього кореня в q -площині – та ступінь коливності $\mu^* = \omega/\eta$ – абсолютна величина відношення уявної частини найближчого до осі кореня характеристичного рівняння q -площини до дійсної частини. У роботі [3] встановлено зв'язок коливності μ із ступенем коливності μ^* та розміщенням коренів характеристичного рівняння на площині коренів і розроблений непрямий метод оцінки коливності.

При заданому значенні ступеня коливності μ^* корені, які забезпечують заданий непрямий показник якості, розміщені в області, обмеженій лініями в q -площині і логарифмічною спіраллю в z -площині.

Коли задаються допустимі значення ступеня стійкості і ступеня коливності, область розміщення коренів характеристичного рівняння в q -площині одночасно обмежується лінією постійного затухання і лініями постійного значення ступеня коливності, а в z -площині – кривою постійного затухання і кривою постійного значення ступеня коливності.

Щоб визначити належність коренів характеристичного рівняння дискретної лінійної системи до області, обмеженої лініями постійного значення ступеня затухання в q -площині, або кривими постійного затухання в z -площині, необхідно одержати, зміщене рівняння, через введення в характеристичне рівняння системи нової змінної $q = q^* - \eta$.

Розглянемо дискретну лінійну систему стабілізації, яка в загальному випадку описана різницеvim рівнянням

$$\begin{aligned} a_0 y[(n+l)T] + a_1 y[(n+l-1)T] + \dots + a_{l-1} y[(n+1)T] + a_l y[nT] = \\ = b_0 x[(n+m)T] + b_1 x[(n+m-1)T] + \dots + b_{m-1} x[(n+1)T] + b_m x[nT]. \end{aligned} \quad (1)$$

Характеристичне рівняння системи має вигляд

$$D(z) = a_0 e^{lqT} + a_1 e^{(l-1)qT} + \dots + a_{l-1} e^{qT} + a_l = 0, \quad (2)$$

або

$$D(z) = a_0 z^l + a_1 z^{(l-1)} + \dots + a_{l-1} z + a_l = 0. \quad (3)$$

Час перехідного процесу в таких дискретних системах стабілізації буде тривати не довше ніж тривалість складової перехідного процесу, що відповідає кореню характеристичного рівняння (2), який лежить найближче до уявної осі q -площини і визначає найбільш тривалу складову перехідного процесу системи. Коливність перехідного процесу системи буде не більша ніж коливність складової процесу з найбільшим значенням $\mu^* = \omega/\eta$ [6].

Зміщені характеристичні рівняння, які є характеристичними рівняннями в новій системі координат (після переміщення уявної осі в q -площині вліво на величину η), записуємо у вигляді:

$$\begin{aligned} D(e^{q^*}) = a_0 e^{-l\eta T} e^{lq^* T} + a_1 e^{-(l-1)\eta T} e^{(l-1)q^* T} + \dots + a_{l-1} e^{-\eta T} e^{q^* T} + a_l = \\ = A_0 e^{-lq^* T} + A_1 e^{-(l-1)q^* T} + \dots + A_{l-1} e^{q^* T} + A_l = 0; \end{aligned} \quad (4)$$

$$D(z^*) = A_0 z^{*l} + A_1 z^{*(l-1)} + \dots + A_{l-1} z^* + A_l = 0, \quad (5)$$

де

$$A_k = a_k e^{-(l-k)\eta T}, \quad z^* = e^{q^* T}.$$

Якщо дискретна система, якій відповідає зміщене характеристичне рівняння (4), стійка, то ступінь стійкості вихідної дискретної системи (1) більше η , а якщо нестійка, то ступінь стійкості менше η . Нарешті, якщо система є на границі стійкості, то ступінь стійкості дорівнює η .

У першому випадку час перехідного процесу системи $T_{n_{пер}} \leq 3/\eta$, у другому – $T_{n_{пер}} \geq 3/\eta$, а в третьому – $T_{n_{пер}} = 3/\eta$.

Для оцінки ступеня коливності необхідно ввести в характеристичне рівняння нову змінну $q = jq^* \cdot e^{-j\varphi}$, що відповідає повороту уявної осі в q -площині на кут $(\pi/2 - \varphi)$. Але в результаті цієї заміни одержане, фіктивне характеристичне рівняння досить складне для проведення аналі-

зу стійкості. Тому для перевірки умови стійкості можна використати відомі критерії стійкості неперервних систем. Для цього попередньо з допомогою перетворення

$$z = \frac{1+w}{1-w}, \quad (6)$$

відображаємо середину одиничного кола z -площини на ліву півплощину змінної w . При цьому корені z_i , що лежать всередині одиничного кола, переходять у корені w_i , які розміщені в лівій півплощині w -площини.

Після підстановки змінної (4) у характеристичне рівняння (3) одержуємо

$$D(w) = C_0 w^l + C_1 w^{l-1} + \dots + C_{l-1} w + C_l = 0,$$

де $C_0 = \sum_{i=0}^l a_i$, $C_r = \sum_{i=1}^l a_i \sum_{v=0}^l \binom{i}{v} \binom{l-i}{r-v} (-1)^v$, $v = 1, 2, \dots, n-1$;

$$C_l = \sum_{i=0}^l (-1)^i a_i \text{ і } \binom{i}{r} = \frac{i!}{r!(i-r)!} - \text{біномні коефіцієнти.}$$

Тоді для оцінки ступеня коливності в характеристичному рівнянні вводять заміну

$$w = jw^* e^{-j\varphi}.$$

У результаті одержуємо фіктивне характеристичне рівняння

$$D(w^*) = B_0 w^{*l} + B_1 w^{*(l-1)} + \dots + B_{l-1} w^* + B_l = 0, \quad (7)$$

де $B_i = j^{l-i} e^{-j(l-i)\varphi} C_i$.

Якщо всі корені характеристичного рівняння (7) розташовані в лівій півплощині w^* -площини, тобто система стійка, то вихідна система (1) має ступінь коливності

$$\mu^* = \frac{\omega}{\eta} = tg\varphi,$$

а коливність системи

$$\mu \leq K\mu^* = K \frac{\omega}{\eta} = Ktg\varphi,$$

де $K = \ln \frac{1}{\Delta} / 2\pi$.

Для одночасної оцінки ступеня коливності і ступеня стійкості в характеристичному рівнянні вводять заміну

$$w = j(w^* - \eta)e^{j\varphi}$$

і одержують зміщене фіктивне характеристичне рівняння

$$D(w) = N_0 w^{*l} + N_1 w^{*(l-1)} + \dots + N_{l-1} w^* + N_l = 0, \quad (8)$$

де $N_i = j^{l-i} e^{-j(l-i)\varphi} \frac{1}{(l-i)!} \left[\frac{\partial^{l-i} D}{\partial w^{l-i}} \right]_{w=-\eta}$.

По стійкості системи з заданими параметрами, якій відповідає характеристичне рівняння (8), оцінюють непрямі показники якості перехідного процесу системи (1). Додержання умови стійкості означає, що система (1) має ступінь стійкості η і час перехідного процесу $T_{n_{пер}}$, ступінь коливності μ^* і коливність μ не гірші заданих.

Параметри реального об'єкта керування можуть змінюватися в процесі роботи системи, тому важливим є побудова області стійкості в просторі параметрів, для якої система є робото-

здатною і має показники якості не гірші вибраних. Відомо, що параметри дискретних систем входять нелінійно в коефіцієнти передаточної функції, тому традиційні методи визначення границі області стійкості не завжди є ефективними і економічними з точки зору машинної реалізації.

Для визначення області стійкості з заданим ступенем стійкості в просторі параметрів, що входять нелінійно в характеристичне рівняння (5) використовуємо підхід, розглянутий у роботі [7]. Виділяється один із параметрів системи, який входить в характеристичне рівняння лінійно. Як правило, це коефіцієнт коректуючої ланки або коефіцієнт передачі об'єкта керування k . Тоді, використовуючи дискретне D -розбиття за одним параметром k , визначаємо вплив цього параметра на стійкість системи, за умови, що інший параметр, наприклад v , який входить у характеристичне рівняння нелінійно, змінюється від 0 до v_{max} , а інші параметри фіксовані.

У цьому випадку характеристичне рівняння (5) зводимо до вигляду

$$D(z) = kH(z) - L(z) = 0,$$

де поліном $L(z)$ не залежить від k , а $H(z)$ містить цей параметр.

Границя D -розбиття визначається рівнянням

$$D(e^{j\bar{\omega}}) = kH(e^{j\bar{\omega}}) - L(e^{j\bar{\omega}}) = 0,$$

звідки, враховуючи, що

$$e^{jk\bar{\omega}} = \cos(k\bar{\omega}) + j \sin(k\bar{\omega}), \quad (9)$$

отримуємо вираз

$$k = \frac{L(e^{j\bar{\omega}})}{H(e^{j\bar{\omega}})} = U(\bar{\omega}) + jV(\bar{\omega}).$$

Змінюючи значення $\bar{\omega}$ від 0 до π , будемо сім'ю границь дискретного D -розбиття в комплексній площині для значень v від 0 до v_{max} .

Параметр k є дійсною, фізично реальною величиною, тому точну границю області стійкості, використовуючи правило штрихування Ю.І. Неймарка, визначають для різних значень параметра v відрізками дійсної осі. Граничні значення параметрів k в конкретних точках при значеннях v від 0 до v_{max} визначаємо для різних значень $\bar{\omega}$, які знаходять із виразу $V(\bar{\omega}) = 0$, що відповідає точкам переходу кривої D -розбиття через вісь абсцис. Сукупність одержаних граничних значень параметра k для різних значень параметра v , що нелінійно входить у коефіцієнти характеристичного рівняння дозволяє побудувати область стійкості дискретної системи в площині двох параметрів k і v .

Для визначення області стійкості з заданим ступенем коливності і одночасно заданими ступенями коливності і стійкості в просторі параметрів, що входять у характеристичні рівняння (7) і (8), використовуємо дещо видозмінений підхід, враховуючи, що стійкість систем з даними характеристичними рівняннями забезпечується належністю коренів лівій комплексній півплощині w^* -площини. Аналогічно виділяємо один із параметрів k , який входить лінійно. Тоді, використовуючи класичне D -розбиття за лінійним параметром, визначаємо вплив цього параметра на стійкість системи, за умови, що інший параметр, який входить у характеристичне рівняння нелінійно, змінюється від 0 до v_{max} , а інші параметри фіксовані.

У цьому випадку характеристичне рівняння приводимо до вигляду

$$D(w^*) = kH(w^*) - L(w^*) = 0,$$

де поліном $L(w^*)$ не залежить від k , а $H(w^*)$ містить цей параметр.

Границя D -розбиття після підстановки

$$w^* = jT\lambda/2,$$

визначається рівнянням

$$D(j\lambda) = kH(j\lambda) - L(j\lambda) = 0,$$

звідки отримуємо

$$k = \frac{L(j\lambda)}{H(j\lambda)} = U(\lambda) + jV(\lambda).$$

Змінюючи значення λ від 0 до ∞ , будемо аналогічно як і для попереднього випадку, сім'ю границь дискретного D -розбиття в комплексній площині для значень ν від 0 до ν_{max} і, визначаючи граничні значення параметра k для різних значень параметра ν , що нелінійно входить у коефіцієнти характеристичного рівняння (7), (8), будемо область стійкості дискретної системи в площині двох параметрів k і ν . Для всіх значень параметрів k і ν цієї області дискретна система автоматичного керування, яка описується рівнянням (1) буде мати ступінь коливності μ^* , коливність μ і ступінь стійкості η не гірші заданих.

Для ілюстрації викладеної методики розглянемо побудову області асимптотичної стійкості в просторі параметрів дискретної системи стабілізації по куту тангажа літака з заданими показниками якості (час перехідного процесу $T_{пер}$ і коливність μ) для конкретного 34-го режиму польоту [8].

Структурну схему дискретно-аналогової системи стабілізації літака по куту тангажа наведено на рис. 1.

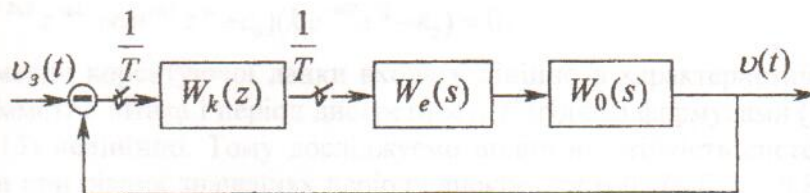


Рис. 1

Коректуюча ланка, яка забезпечує задані характеристики точності і якості процесу стабілізації, має передавальну функцію

$$W_k(z) = \frac{k_1 z - k_2}{k_4 z - k_3} = \frac{0,342z - 0,239}{z - 0,998}.$$

Передавальна функція екстраполятора нульового порядку має вигляд:

$$W_k(z) = \frac{1 - e^{-sT}}{s}.$$

Передавальна функція літака при керуванні по куту тангажа має вигляд:

$$W_0(s) = \frac{\frac{k_{\omega z}}{\omega_{1\Pi}}(s + \omega_{1\Pi})}{s \left[\left(\frac{s}{\omega_{\Pi}} \right)^2 + \left(\frac{2\xi_{\Pi}}{\omega_{\Pi}} + \mu \frac{k_{\omega z}}{\omega_{\Pi}} \right) s + (1 + \mu k_{\omega z}) \right]} = \frac{\alpha(s + d)}{s(s + a)(s + b)},$$

де α , d , a , b – подані через аеродинамічні параметри літака у вигляді:

$$\alpha = \frac{k_{\omega z}}{\omega_{1\Pi}} \omega_{\Pi}^2;$$

$$d = \omega_{1\Pi};$$

$$a = \left(\xi_{\Pi} \omega_{\Pi} + \mu_v \frac{k_{\omega z} \omega_{\Pi}^2}{2\omega_{1\Pi}} \right) - \sqrt{\left(2\xi_{\Pi} \omega_{\Pi} + \mu_v \frac{k_{\omega z} \omega_{\Pi}^2}{2\omega_{1\Pi}} \right)^2 - (1 + \mu_v k_{\omega z}) \omega_{\Pi}^2};$$

$$b = \left(\xi_{\Pi} \omega_{\Pi} + \mu_v \frac{k_{\omega z} \omega_{\Pi}^2}{2\omega_{1\Pi}} \right) + \sqrt{\left(2\xi_{\Pi} \omega_{\Pi} + \mu_v \frac{k_{\omega z} \omega_{\Pi}^2}{2\omega_{1\Pi}} \right)^2 - (1 + \mu_v k_{\omega z}) \omega_{\Pi}^2}, \quad (10)$$

а передавальний коефіцієнт між кутовою швидкістю тангажа і кутом відхилення рулів висоти – у вигляді:

$$k_{\omega z} = \frac{n_{\delta} z_{\alpha} - n_{\alpha} z_{\delta}}{n_{\alpha} + n_{\omega z} z_{\alpha}}.$$

Аеродинамічні параметри літака F-101В, які входять в коефіцієнти передавальної функції для 34-го режиму дорівнюють [5]:

$$n_{\omega z} = 0,684;$$

$$n_{\alpha} = 6,48;$$

$$n_s = 12,046;$$

$$z_a = 0,480;$$

$$z_{\delta} = 0,0666;$$

$$\omega_{\Pi} = 2,61;$$

$$\xi_{\Pi} = 0,25;$$

$$\omega_{1\Pi} = 0,44;$$

$$\mu_v = 0,39.$$

Дискретна передавальна функція зведеної неперервної частини визначається з використанням z-перетворення:

$$W_0(z) = \frac{z-1}{z} Z\left(\frac{W(s)}{s}\right) = \frac{c_0 z^2 + c_1 z + c_3}{d_0 z^3 + d_1 z^2 + d_2 z + d_3}. \quad (11)$$

Коефіцієнти дискретної передаточної функції визначаються за формулами:

$$c_0 = [-(N+M+1)A + TB - (M+2)C - (N+2)D];$$

$$c_1 = [(NM+N+M)A - (N+M)BT + (2M+1)C + (2N+1)D];$$

$$c_3 = [-NMA + NMTB - MC - ND];$$

$$d_0 = 1, \quad d_1 = -(1+N+M), \quad d_2 = (N+M+NM), \quad d_3 = -NM;$$

де $A = \frac{\alpha}{a^2 b^2} (ab - ad - bd);$

$$B = \frac{\alpha d}{ab};$$

$$C = \frac{\alpha (a-d)}{a^2 (a-b)};$$

$$D = \frac{\alpha (d-b)}{b^2 (a-b)}; \quad (12)$$

$$N = e^{-aT};$$

$$M = e^{-bT};$$

T – період дискретності (квантування).

Коефіцієнти α , a , b , d визначаються з виразів (10).

Дискретна передавальна функція замкнутої системи стабілізації літака по куту тангажа, з врахуванням рівняння (11) має вигляд:

$$W(z) = \frac{(c_0 z^2 + c_1 z + c_3)(k_1 z - k_2)}{(d_0 z^3 + d_1 z^2 + d_2 z + d_3)(k_4 z - k_3) + (c_0 z^2 + c_1 z + c_2)(k_1 z - k_2)}. \quad (13)$$

Характеристичне рівняння замкнутої системи є знаменником передавальної функції (13):

$$D(z) = (d_0 z^3 + d_1 z^2 + d_2 z + d_3)(k_4 z - k_3) + (c_0 z^2 + c_1 z + c_2)(k_1 z - k_2) = 0. \quad (14)$$

Щоб визначити область стійкості в просторі параметрів із заданим ступенем стійкості $\eta = 0,6$, тобто область, що містить параметри k_1 і T , при яких тривалість перехідного процесу системи буде не більшою $T_{\text{пер}} \approx \frac{3}{\eta} = 5$ с, записуємо зміщене характеристичне рівняння:

$$D(z^*) = (d_0 e^{-3\eta T} z^{*3} + d_1 e^{-2\eta T} z^{*2} + d_2 e^{-\eta T} z^* + d_3)(k_4 e^{-\eta T} z^* - k_3) + (c_0 e^{-2\eta T} z^{*2} + c_1 e^{-\eta T} z^* + c_2)(k_1 e^{-\eta T} z^* - k_2) = 0. \quad (15)$$

Тільки параметри коректуючої ланки входять лінійно в характеристичне рівняння, а всі аеродинамічні параметри літака і період дискретності T згідно з формулами (10), (12) – у коефіцієнти рівняння (15) нелінійно. Тому досліджуємо вплив на стійкість системи коефіцієнта k_1 коректуючої ланки при різних значеннях періоду дискретності $0 < T < T_{\text{max}} = 0,8$ с. Для цього спочатку характеристичне рівняння записуємо у вигляді

$$D(z^*) = k_1 H(z^*) - L(z^*) = 0,$$

де $H(z^*)$ – поліном, в який входить k_1 :

$$H(z^*) = C_0 z^{*2} + C_1 z^* + C_2$$

$$C_0 = c_0 e^{-2\eta T};$$

$$C_1 = c_1 e^{-\eta T};$$

$$C_2 = c_2$$

$L(z^*)$ – поліном, що не залежить від k_1 :

$$L(z^*) = M_0 z^{*4} + M_1 z^{*3} + M_2 z^{*2} + M_3 z^* + M_4;$$

$$M_0 = -k_4 d_3 e^{-4\eta T};$$

$$M_1 = (k_4 d_3 - k_4 d_2) e^{-3\eta T};$$

$$M_2 = (k_2 c_2 - k_4 d_1 + k_3 d_2);$$

$$M_3 = (k_2 c_1 - k_4 d_0 + k_3 d_2) e^{-\eta T};$$

$$M_4 = c_0 k_2 + k_3 d_0.$$

Границя дискретного D -розбиття при фіксованому значенні T визначається за рівнянням

$$D(e^{j\omega}) = k_1 H(e^{j\omega}) - L(e^{j\omega}) = 0,$$

звідки, враховуючи формулу (9), одержуємо

$$k_1 = \frac{L(e^{j\bar{\omega}})}{H(e^{j\bar{\omega}})} = \frac{L_1(\bar{\omega})H_1(\bar{\omega}) + L_2(\bar{\omega})H_2(\bar{\omega})}{H_1(\bar{\omega})^2 + H_2(\bar{\omega})^2} + j \frac{L_2(\bar{\omega})H_1(\bar{\omega}) - L_1(\bar{\omega})H_2(\bar{\omega})}{H_1(\bar{\omega})^2 + H_2(\bar{\omega})^2} = U(\bar{\omega}) + jV(\bar{\omega}).$$

Змінюючи значення $\bar{\omega}$ від 0 до π , будемо сім'ю границь дискретного D – розбиття на комплексній площині k_1 при різних значеннях T від 0 до 0,8 с.

Параметр k_1 є дійсною, фізично реальною величиною, тому точну границю області стійкості, використовуючи правило штрихування Неймарка, визначають для різних значень параметра T відрізками дійсної осі. Граничні значення параметрів k_1 в конкретних точках при значеннях T від 0 до 0,8 с визначаємо для різних значень $\bar{\omega}$, які знаходять із виразу $V(\bar{\omega})=0$, що відповідає точкам переходу кривої D -розбиття через вісь абсцис. Сукупність одержаних граничних значень параметра k_1 для різних значень параметра T , що нелінійно входить у коефіцієнти характеристичного рівняння, дозволяє побудувати область стійкості дискретної системи в площині двох параметрів k_1 і T (рис. 2, де 1 – границя області стійкості при $\eta = 0$, 2 – границя області стійкості при $\eta = 0,6$).

Очевидно, що досліджувана система для всіх значень параметрів k_1 і T , які лежать в границях області стійкості (рис. 1), має час перехідного процесу не більший ніж 5 с.

Для визначення області стійкості з заданим ступенем коливності використовуємо білінійне перетворення (6) і в одержане рівняння вводимо нову змінну

$$w = jw^* e^{-j\varphi},$$

$$\text{де } \varphi = \arctg \frac{2\pi\mu}{\ln \frac{1}{\Delta}}.$$

У результаті одержуємо фіктивне характеристичне рівняння

$$D(w^*) = k_1 H(w^*) - L(w^*) = 0. \quad (16)$$

Границя D -розбиття визначається рівнянням (16) при заміні в ньому

$$w^* = jT\lambda/2,$$

де λ – відносна псевдочастота.

У результаті отримуємо

$$k_1 = \frac{L(j\lambda)}{H(j\lambda)} = U(\lambda) + jV(\lambda),$$

де $H(j\lambda) = H_1(\lambda) + jH_2(\lambda) =$

$$= \left(B_0 \frac{T^4}{16} \lambda^4 \cos 4\varphi - B_1 \frac{T^3}{8} \lambda^3 \cos 3\varphi + B_2 \frac{T^2}{4} \lambda^2 \cos 2\varphi - B_3 \frac{T}{2} \lambda \cos \varphi + B_4 \right) +$$

$$+ j \left(-B_0 \frac{T^4}{16} \lambda^4 \sin 4\varphi + B_1 \frac{T^3}{8} \lambda^3 \sin 3\varphi - B_2 \frac{T^2}{4} \lambda^2 \sin 2\varphi + B_3 \frac{T}{2} \lambda \sin \varphi \right);$$

$$L(j\lambda) = L_1(\lambda) + jL_2(\lambda) =$$

$$= \left(M_0 \frac{T^4}{16} \lambda^4 \cos 4\varphi - M_1 \frac{T^3}{8} \lambda^3 \cos 3\varphi + M_2 \frac{T^2}{4} \lambda^2 \cos 2\varphi - M_3 \frac{T}{2} \lambda \cos \varphi + M_4 \right) +$$

$$+ j \left(-M_0 \frac{T^4}{16} \lambda^4 \sin 4\varphi + M_1 \frac{T^3}{8} \lambda^3 \sin 3\varphi - M_2 \frac{T^2}{4} \lambda^2 \sin 2\varphi + M_3 \frac{T}{2} \lambda \sin \varphi \right);$$

$$B_0 = c_1 - c_2 - c_0;$$

$$B_1 = 2(c_2 - c_0);$$

$$B_2 = -2c_1;$$

$$B_3 = 2(c_0 - c_2);$$

$$B_4 = c_2 - c_1 - c_0;$$

$$M_0 = m_0 - m_1 + m_2 - m_3 + m_4;$$

$$M_1 = 4m_0 - 2m_1 + 2m_3 - 4m_4;$$

$$M_2 = 6m_0 - 2m_2 + 6m_4;$$

$$M_3 = 4m_0 + 2m_1 - 2m_3 - 4m_4;$$

$$M_4 = m_0 + m_1 + m_2 + m_3 + m_4.$$

Змінюючи значення λ від 0 до ∞ , будемо, як і для попереднього випадку, сім'ю границь дискретного D -розбиття в комплексній площині для значень T від 0 до $T_{\max}=0,8$ с. Визначаючи граничні значення параметра k_1 для різних значень параметра T , що нелінійно входить у коефіцієнти характеристичних рівнянь (7), (8), будемо область стійкості дискретної системи в площині двох параметрів k_1 і T . Для всіх значень параметрів k_1 і T цієї області дискретна система автоматичного керування, яка описується рівнянням (1), буде мати ступінь коливності μ^* , коливність μ не гірші заданих (рис. 3. 1 – границя області стійкості при $\mu = 0$, 2 – границя області стійкості при $\mu = 1$).

Щоб визначити область стійкості в площині параметрів k_1 і T при заданому ступені стійкості η і ступені коливності μ^* (коливність μ), необхідно ввести заміну $w = j(w^* - \eta)e^{-j\varphi}$. У результаті одержуємо зміщене фіктивне характеристичне рівняння і, як і в попередньому випадку, виділяємо параметр k_1 , який входить лінійно, та, використовуючи класичне D -розбиття за лінійним параметром, визначаємо вплив цього параметра на стійкість системи за умови, що параметр T змінюється від 0 до $T_{\max}=0,8$ с, а інші параметри фіксовані. Сукупність значень k_1 для всіх значень T від 0 до $T_{\max}=0,8$ с є границею області стійкості в площині $[k_1, T]$. Можливий інший підхід для визначення даної області. Якщо в одній області параметрів $[k_1, T]$ сумістити область стійкості при заданому ступені стійкості η (рис. 2) і область стійкості при заданій коливності μ (рис. 3), то, очевидно, що область, яка містить множину всіх значень параметрів k_1, T , спільних для зазначених областей, є областю стійкості в площині параметрів k_1, T при одночас-

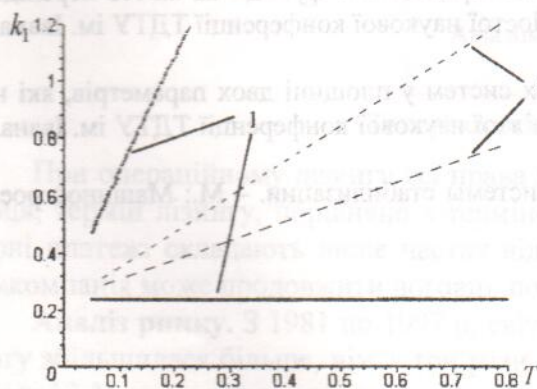


Рис. 2

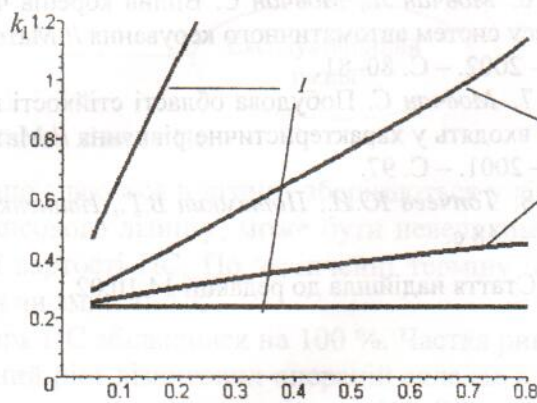


Рис. 3

но заданих ступені стійкості і ступені коливності (рис. 4, де 1 – границя області стійкості при $\eta = 0$, $\mu = 0$, 2 – границя області стійкості при $\eta = 0,6$, $\mu = 0$, 3 – границя області стійкості при $\eta = 0$, $\mu = 1$, 4 – границя області стійкості при $\eta = 0,6$, $\mu = 1$).

Аналогічно можна визначити області стійкості з заданими показниками якості $\eta = 0,6$ і $\mu = 1$ в площині будь-яких аеродинамічних параметрів, наприклад, k_1 і ξ .

Використовуючи результати обчислень при побудові областей стійкості досліджуваної дискретної системи в площинах параметрів $[k_1, T]$ і $[k_1, \xi]$, одержуємо область стійкості в просторі параметрів $[k_1, T, \xi]$ при $\eta = 0,6$ (рис. 5, де 1 – границя області стійкості при $\eta = 0$, 2 – границя області стійкості при $\eta = 0,6$).

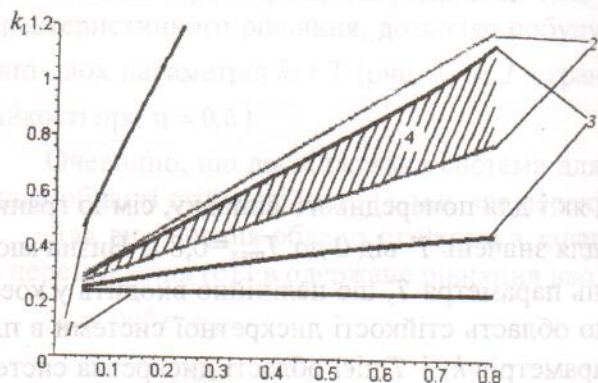


Рис. 4

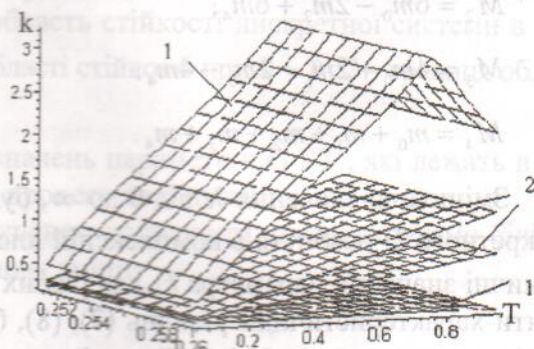


Рис. 5

Очевидно, що використовуючи дану методику можна побудувати область стійкості дискретної системи в просторі трьох параметрів при одночасно заданих ступені стійкості і ступені коливності.

Список літератури

1. Циткин Я.З. Теория линейных импульсных систем. – М.: Физматгиз, 1963. – 968 с.
2. Шевелев А.Г. Оценка колебательности и других показателей качества переходных процессов в дискретных системах автоматического управления // Проблемы управления и информатики. – 1996. – Вып.3. – С. 52–60.
3. Шевелев А.Г. Анализ колебательности переходного процесса дискретных линейных систем автоматического управления // Кибернетика и вычислительная техника. – 1985. – Вып. 67. – С. 33–36.
4. Шевелев А.Г. Оценка качества переходных процессов импульсных систем управления // Кибернетика и вычислительная техника. – 1974. – Вып. 24. – С. 15–19.
5. Куо Б. Теория и проектирование цифровых систем управления. – М.: Машиностроение, 1986. – 448 с.
6. Мовчан Л., Мовчан С. Вплив коренів чисельника передаточної функції на якість перехідного процесу систем автоматичного керування // Матеріали Шостої наукової конференції ТДТУ ім. Івана Пулюя. – 2002. – С. 80–81.
7. Мовчан С. Побудова області стійкості цифрових систем у площині двох параметрів, які нелінійно входять у характеристичне рівняння // Матеріали п'ятої наукової конференції ТДТУ ім. Івана Пулюя. – 2001. – С. 97.
8. Топчев Ю.И., Потемкин В.Г., Иваненко В.Г. Системы стабилизации. – М.: Машиностроение, 1974. – 248 с.

Стаття надійшла до редакції 14.10.02.