

Задачі синтезу обмежених управлінь для автономних систем. Управління лінійними системами при неповних вимірах

1. Задачі синтезу обмежених управлінь для автономних систем

У завданнях практики при розробці адаптивних систем оптимального управління багатовимірними нестационарними динамічними об'єктами (НДО), в результаті виконання задачі синтезу системи, знаходиться математична модель системи управління, яка, як і об'єкт управління, може бути представлена матричною параметричною передавальною функцією.

З огляду на те, що елементи матричної параметричної передаточної функції є функціями динамічних параметрів ОУ, виникає необхідність автоматичного обліку поточної інформації про параметричний стан нестационарного ОУ, тобто. урахування його динамічних властивостей в процесі нормальної експлуатації.

Облік динамічних характеристик НОУ в процесі їхньої нормальної експлуатації можливий із застосуванням систем параметричної ідентифікації.

Найбільш ефективним методом рішення задач ідентифікації, тобто. задач оцінок динамічних характеристик НОУ, заданих параметричними передаточними функціями, є компенсаційний, тобто метод самоналаштування моделі ОУ з паралельним включенням.

Вирішуючи задачу аналітичного конструювання адаптивної системи управління НО, заданим параметричною передаточною функцією $W_o(p, r_0)$, де r_0 - вектор змінних параметрів ОУ, оцінку останнього будемо знаходити компенсаційним методом.

Нехай нестационарна динамічна система автоматичного керування (Рисунок 1), що складається з об'єкту $W_o(p, r_0)$ і регулятора $W_{рег}(p, x_j)$, має головний негативний зворотний зв'язок, який забезпечує стійкість і необхідну якість регульованого процесу на інтервалі $nT_1 \leq t \leq (n+1)T_1$ де T_1 деякий період дискретності, протягом якого параметри об'єкту управління r_0 практично зберігають своє постійне значення. При цьому передбачається, що динамічні параметри регулятора та його параметрична передаточна функція $W_{рег}(p, x_j)$ синтезовані в припущенні квазістационарних будь-яким з приватних методів з умови забезпечення заданої якості регульованого процесу на вказаному інтервалі.

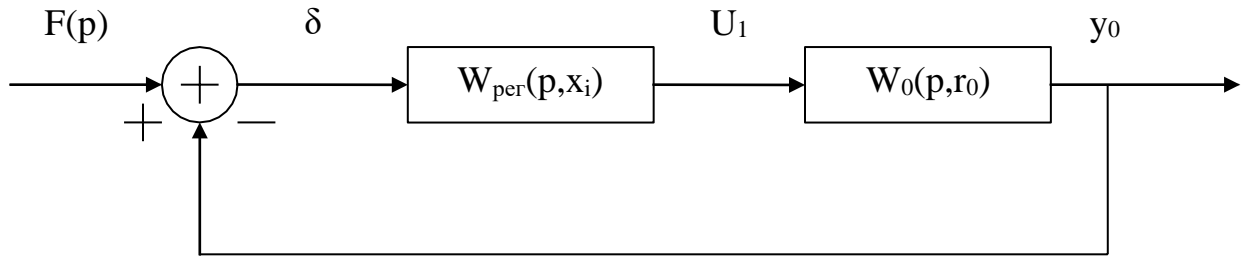


Рисунок 1 - Нестационарна динамічна система автоматичного управління

Тоді, вибравши як метод розв'язання задачі параметричної ідентифікації метод самоналаштування моделі об'єкту управління з паралельним включенням, а в якості критерію оцінки результатів роботи системи ідентифікації, інтегральний критерій мінімуму середньоквадратичної помилки між вихідними сигналами об'єкту Y_0 і моделі Y_M (рис. 2), маємо

$$I_1 = \frac{1}{T_n} \int_{T_0}^{T_0+T_n} L^{-1}[\varepsilon(p, \Delta r_i)]^2 dt, \quad (6.1)$$

де $\varepsilon_1 = (p, \Delta r_i) = W_0(p, r_{0,i})U_1 - W_M(p, r_{M,i})U_1$;

T_n - інтервал часу спостереження;

U_r - сигнал управління.

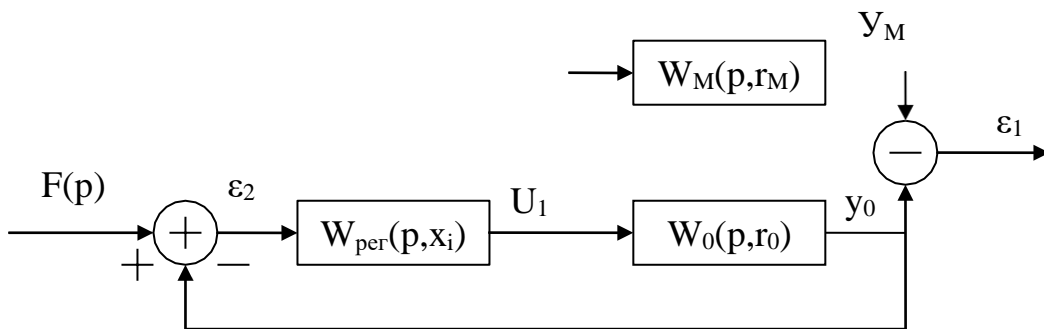


Рисунок 2 - Самоналагоджувальна модель об'єкта управління

Мінімізуючи інтегральний критерій ідентифікації (2.1) по налагоджувочим параметрам моделі $r_{M,i}$ в припущенні квазістационарності об'єкта управління на інтервалі $nT_i \leq t \leq (m+1)T_i$ где $T_i > T_n$ отримаємо:

$$\begin{aligned} \left[\frac{\partial I_1}{\partial r_m} \right]_{n+1} &= \frac{2}{T} \int_{T_0}^{T_0+T_n} L^{-1} [W_0(p, r_{0i}) U_1 - W_m(p, r_{mi}) U_1]_n \frac{\partial L^{-1} [W_m(p, r_{mi}) U_1]_n}{\partial r_{mi}} dt = \\ &= \frac{2}{T_n} \int_{T_0}^{T_0+T_n} L^{-1} [\varepsilon_1(p, \Delta r_i)]_n \frac{\partial L^{-1} [W_m(p, r_{mi}) U_1]_n}{\partial r_{mi}} dt, \end{aligned} \quad (6.2)$$

$$\text{де } [r_{mi}] = r_{mi}(0) + \sum_{n=1}^N [\Delta r_{mi}]_n, [r_{mi}] = \lambda_i \left[\frac{\partial I_1}{\partial r_{mi}} \right]_n, (n = 1, 2, \dots, N)$$

Отриманий вираз (2.2) являє собою структуру і алгоритм функціонування системи ідентифікації параметричного об'єкту управління для $(n + 1)$ -го циклу.

Знімаючи накладені обмеження квазістаціонарності, оцінку якості регульованого процесу НОУ будемо проводити по мінімуму інтеграла від квадратичної помилки ε_2 .

$$I_2 = \frac{1}{T_n} \int_{T_0}^{T_n} L^{-1} [\varepsilon_2(p, r_{0i}, x_j)]^2 dt, \quad (6.3)$$

де ε_2 , згідно з рисунку 2, визначається виразом

$$\varepsilon_2(p, r_{0i}, x_j) = F(p) - Y_0(p, r_{0i}, x_j). \quad (6.4)$$

Тут

$$Y_0(p, r_{0i}, x_j) = W_0(p, r_{0i}) U_1(p, r_{0i}, x_j). \quad (6.5)$$

Підставляючи значення $Y_0(p, r_{0i}, x_j)$ у вираз (2.4) отримаємо:

$$\varepsilon_2(p, r_{0i}, x_j) = F(p) - W_0(p, r_{0i}) U_1(p, r_{0i}, x_j) \quad (6.6)$$

де

$$U_1(p, r_{0i}, x_j) = W_{pez}(p, x_j) \varepsilon_2(p, r_{0i}, x_j). \quad (6.7)$$

Вирішуючи рівняння (2.6) з урахуванням (2.7), маємо:

$$\varepsilon_2(p, r_{0i}, x_j) = F(p) - W_0(p, r_{0i}) W_{pez}(p, x_j) \varepsilon_2(p, r_{0i}, x_j). \quad (6.8)$$

Вирішивши рівняння (2.8) щодо сигналу помилки $\varepsilon_2(p, r_{0i}, x_j)$, отримаємо:

$$\varepsilon_2(p, r_{0i}, x_j) = \frac{F(p)}{1 + W_0(p, r_{0i})W_{pez}(p, x_j)}, \quad (6.9)$$

де x_j - вектор параметрів, які налагоджуються регулятором;

$F(p)$ - вхідний вплив.

Зважаючи на те, що на параметричний стан НОУ в кожному n -му циклі може вказати самоналагоджувальна модель, покладемо в рівнянні (2.9)

$$[W_0(p, r_{0i})]_{n-1} \approx [W_m(p, r_{mi})]_n. \quad (6.10)$$

Тоді вираз для сигналу помилки в кожному $(n+1)$ -му циклі буде мати вигляд:

$$\varepsilon_2(p, r_{0i}, x_j) = \frac{F(p)}{1 + W_m(p, r_{mi})W_{pez}(p, x_j)} \quad (6.11)$$

Припускаючи квазістаціонарних об'єкта управління і регулятора на інтервалі $nT_1 \leq t \leq (n+1)T_1$ і мінімізуючи інтегральний критерій середньоквадратичної помилки регульованого процесу (2.3) по налагоджувальним параметрам регулятора з урахуванням виразу (2.11), маємо:

$$\left[\frac{\partial I_2}{\partial x_j} \right]_{n+1} = -\frac{2}{T_i} \int L^{-1} \left[\frac{F(p)}{1 + W_i(p, r_{ii})W_{\delta\delta\delta}(p, x_j)} \right] \times L^{-1} \left[\frac{W_i(p, r_{ii})\partial W_{\delta\delta\delta}(p, x_j)F(p)}{[1 + W_i(p, r_{ii})W_{\delta\delta\delta}(p, x_j)]^2} \partial x_j \right] dt, \quad (6.12)$$

$$\text{де } [x_j]_n = x_j(0) + \sum_{n=1}^N [\Delta x_j]_n, [x_j]_h = -\lambda_{x_j} \left[\frac{\partial I_2}{\partial x_j} \right]_n.$$

Проблемний вираз (2.12) являє собою структуру і алгоритм функціонування системи аналізу стану та прийняття рішення для $(n+1)$ -го циклу.

Аналізуючи вирази (2.2) і (2.12), приходимо до висновку, що права частина цих інтегро-диференціальних рівнянь являє собою математичну модель контурів самобудування системи ідентифікації, системи аналізу стану та прийняття рішення відповідно, а ліва - вектори управління контурів параметрів, що настроюються для n -го і $(n+1)$ -го циклів.

$$\begin{aligned} [U_{r_{mi}}]_n &= U_{r_{mi}}, \quad (i = 0, 1, 2, \dots, s), \\ [U_{x_j}]_{n+1} &= U_{x_j}, \quad (j = 0, 1, 2, \dots, l), \end{aligned} \quad (6.13a)$$

$$\begin{aligned} [U_{r_{mi}}]_n &= U_{r_{mi}}(0) - \lambda_i \left[\frac{\partial I_1}{\partial r_{mi}} \right]_n, \quad (i = 0, 1, 2, \dots, s), \\ [U_{x_j}]_{n+1} &= U_{x_j}(0) - \lambda_j \left[\frac{\partial I_2}{\partial x_j} \right]_{n+1}, \quad (j = 0, 1, 2, \dots, l) \end{aligned} \quad (6.13b)$$

Зважаючи на те, що вектори управління контурів параметрів, що настроюються $U_{r_{mi}}$ і U_{x_j} - постійні на інтервалах часу $(n-1)T_1 \leq t \leq nT_1$, $nT_1 \leq t \leq (n+1)T_1, \dots, [(n+v)-l]T_1 \leq t \leq (n+v)T_1$, $(n+v)T_1 \leq t \leq (n+v) + lT_1$ і впливають на налаштування параметрів моделі системи ідентифікації та системи обробки інформації та прийняття рішення тільки в дискретні моменти часу nT_1 , $(n+1)T_1$, $(n+v)T_1$, то взявши суму всіх значень $U_{r_{mi}}$, U_{x_j} від циклу n до v , отримаємо алгоритм управління контурів самонастроювання системи ідентифікації та системи обробки інформації та прийняття рішення в дискретній формі:

$$\begin{aligned} [U_{r_{mi}}]_n &= U_{r_{mi}}(0) + \sum_{n=1}^v \left[\frac{\partial I_1}{\partial r_{mi}} \right]_n, \quad (i = 0, 1, 2, \dots, s), \\ [U_{x_j}]_{n+1} &= U_{x_j}(0) + \sum_{n=1}^N \left[\frac{\partial I_2}{\partial x_j} \right]_{n+1}, \quad (j = 0, 1, 2, \dots, l) \end{aligned} \quad (6.14)$$

Отримані аналітичні вирази (6.2.11), (6.2.12), (6.2.14) дозволяють побудувати адаптивну систему аналізу стану і управління НО (Рисунок 3), з заданими частотними характеристиками. При цьому, як впливає з рисунку 3, адаптивна система аналізу стану і управління НО складається з:

- 1) системи керування з жорсткою зворотним зв'язком;
- 2) системи управління з гнучким параметричним зворотним зв'язком.

Система управління з жорстким зворотним зв'язком забезпечує стійкість і необхідну якість регульованого процесу на інтервалах квазістаціонарності.

Система управління з гнучким параметричним зворотним зв'язком забезпечує оптимальність значень параметрів регулятора НОУ на кожному ітеративному кроці.

Структурно система аналізу стану і управління з гнучким параметричним зворотним зв'язком складається з:

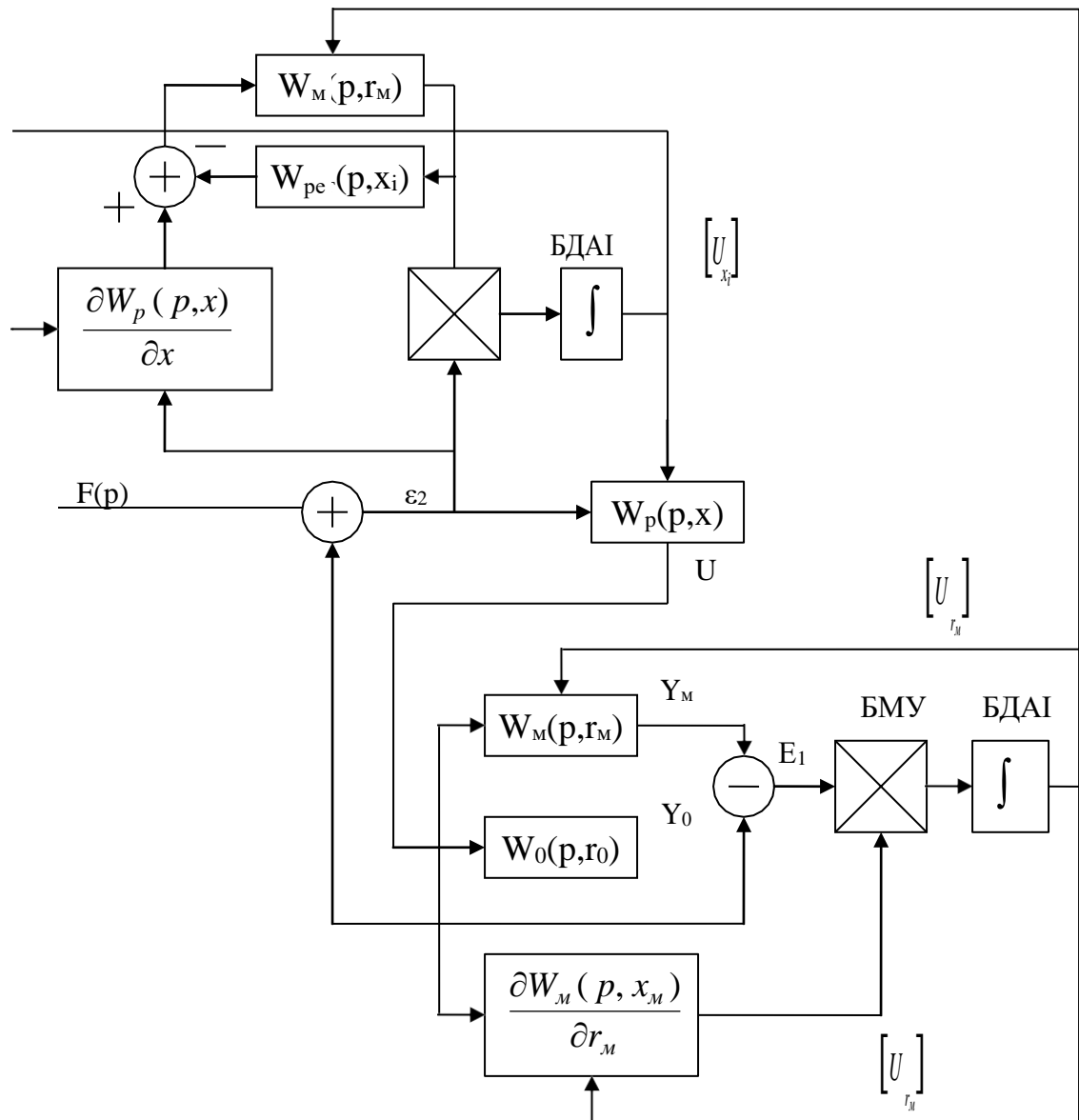


Рисунок 3 – Адаптивна система аналізу стану та управління НО

- параметричної системи ідентифікації;
- системи обробки інформації та прийняття рішення.

Параметрична система ідентифікації виробляє оцінки параметрів ОУ, інформативність якої спільно зі збурюючим впливом $F(p)$ використовується системою обробки інформації та прийняття рішення для знаходження оптимальних значень параметрів регулятора x_j на кожному ітеративному кроці.

На рисунку 4 наведена циклограма, що пояснює ітераційний принцип функціонування адаптивної системи управління НО, з якої випливає, що процес зміни параметрів регулятора відстає від процесу зміни параметрів ОУ на один цикл.

Таким чином, для забезпечення сталого функціонування і необхідної якості регульованого процесу в подібних системах доцільно передбачити прогнозуючі пристрої.

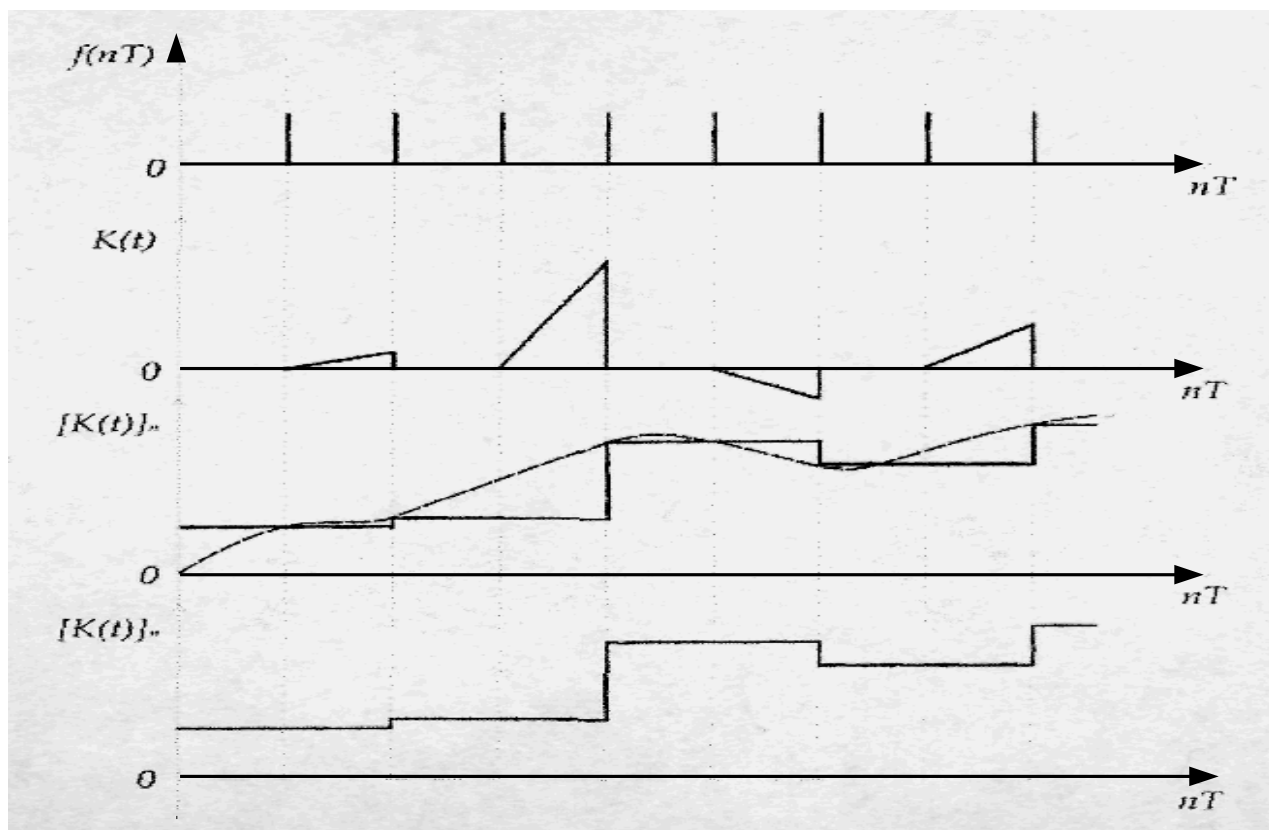


Рисунок 4 - Циклограма ітераційного принципу функціонування адаптивної системи управління НО

Управління лінійними системами при неповних вимірах

В задачах інженерної практики при побудові адаптивних систем оптимального управління зустрічається широкий клас динамічних об'єктів з неповним виміром вектора фазових координат і невідомими динамічними характеристиками. У цих випадках стратегія оптимального управління повинна бути такою, щоб враховувався і аналізувався стан ОУ в параметричному і фазовому просторі, і на основі аналізу вироблялося б таке управління, що дозволяло б керуючому пристрою переводити НО управління з початкового стану $X(0)$ в бажане $X_{жс}$ за кінцевий інтервал часу t_k і зводився б до мінімуму деякий функціонал якості $J(X, U, r) \rightarrow \min$ (де X керуючого пристрою - вектор стану ОУ; U - вектор управління; r - вектор параметрів, що настроюється), підпорядкований деяким обмеженням накладеним на управління.

Постановка задачі синтезу

Хай лінійний нестационарний динамічний об'єкт управління з неповним вектором виміру фазових координат і невідомими динамічними характеристиками описується системою диференціальних рівнянь виду:

$$\begin{aligned} \ddot{\psi} &= a'_{\psi\psi}\dot{\psi} + a_{\psi\delta}\delta + m_{\psi}, \\ \ddot{z} &= a_{z\psi}\psi + a'_{z\psi}\dot{\psi} + a_{z\delta}\delta + F_z, \\ \dot{\delta} &= C \cdot \text{sign}U_0(t - \tau), \end{aligned} \quad (6.2.1)$$

де $\psi, \dot{\psi}, z, \dot{z}$ - регульовані фазові координати;

$a_{\psi\delta}\delta, a_{z\delta}\delta$ - управляючі дії;

m_{ψ}, F_z - зовнішні впливи;

$a_{\nu\mu}$ - змінні в часі коефіцієнти, що характеризують нестационарність

динамічного об'єкта управління.

Потрібно знайти стратегію адаптивної системи оптимального управління, що дозволяє переводити нестационарний динамічний об'єкт з початкового стану $X(0)$, де $X(0) = [\psi(0), \dot{\psi}(0), z(0), \dot{z}(0)]$ в $X_{жс} = [\psi_{жс}, \dot{\psi}_{жс}, z_{жс}, \dot{z}_{жс}]$, яка зводить до мінімуму функціонали якості, що визначаються квадратичною формою:

$$\begin{aligned}
I_{\Psi_N} &= \min_{U_{\Psi_k}} \sum_{k=1}^N \{ [(\Psi_{\text{жс}} - \Psi_k)^T Q_{\Psi} (\Psi_{\text{жс}} - \Psi_k)] + \lambda_{\Psi} m_{\Psi_{k-1}}^T B_{\Psi} m_{\Psi_{k-1}} \}, \\
I_{z_N} &= \min_{U_{z_k}} \sum_{k=1}^N \{ [(z_{\text{жс}} - z_k)^T Q_z (z_{\text{жс}} - z_k)] + \lambda_z m_{z_{k-1}}^T B_z m_{z_{k-1}} \}
\end{aligned}
\tag{6.2.2}$$

де $Q_{\Psi,z}, B_{\Psi,z}$ - позитивно певні симетричні матриці;

$\lambda_{\Psi,z}$ - постійний множник, що характеризує постійна коефіцієнт штрафу.

Вибір позитивно визначених матриць $Q_{\Psi,z}, B_{\Psi,z}$ гарантує єдиність і лінійність закону керування на ітеративному кроці, а також асимптотичну стійкість системи управління квазістаціонарним динамічним об'єктом.

Ваговий коефіцієнт штрафу визначається з практичних міркувань так, щоб квадрат керуючого впливу залишався менше деякого обмеження, за межами якого починається нелінійність (насичення),

Вважаючи $Q_{\Psi,z} = I, B_{\Psi,z} = I$ функціонали якості (6.2.3) які мінімізують квадрати відхилень фазових координат ОУ від бажаних, запишуться у вигляді:

$$\begin{aligned}
I_{\Psi_N} &= \min_{U_{\Psi_k}} \sum_{k=1}^N [\varepsilon_{\Psi_k}^2 + \lambda_{\Psi} m_{\Psi_{k-1}}^2] \\
I_{z_N} &= \min_{U_{z_k}} \sum_{k=1}^N [\varepsilon_{z_k}^2 + \lambda_z m_{z_{k-1}}^2]
\end{aligned}
\tag{6.2.3}$$

де $\varepsilon_{\Psi_k} = \Psi_{\text{жс}} - \Psi_k; \varepsilon_{z_k} = z_{\text{жс}} - z_k$.

Представлення об'єкта управління схемою в змінних стану

Користуючись методом математичного моделювання, представимо НОУ схемою в змінних станах (рисунок 5).

Аналіз отриманої схеми у змінних станах показує, що нестационарний динамічний об'єкт (НДО) управління являє собою тверде тіло, на яке діють зовнішні m_{Ψ}, F_z , збуджуючі впливи.

Зважаючи на те, що регульовані фазові координати ψ, b, z, \dot{b} схильні до управляючих і збуджуючих, в змінні коефіцієнти, що характеризують нестационарність динамічного об'єкта управління, - змінюються в силу властивостей аеродинаміки об'єкта, має місце виконання нерівності: $\Delta X \gg \Delta a_{\nu\mu}$ на інтервалі $nT_1 \leq t \leq (n+1)T_1, n=1,2,\dots,N$, де T_1 - деякий період дискретності зміни динамічних параметрів об'єкта управління.

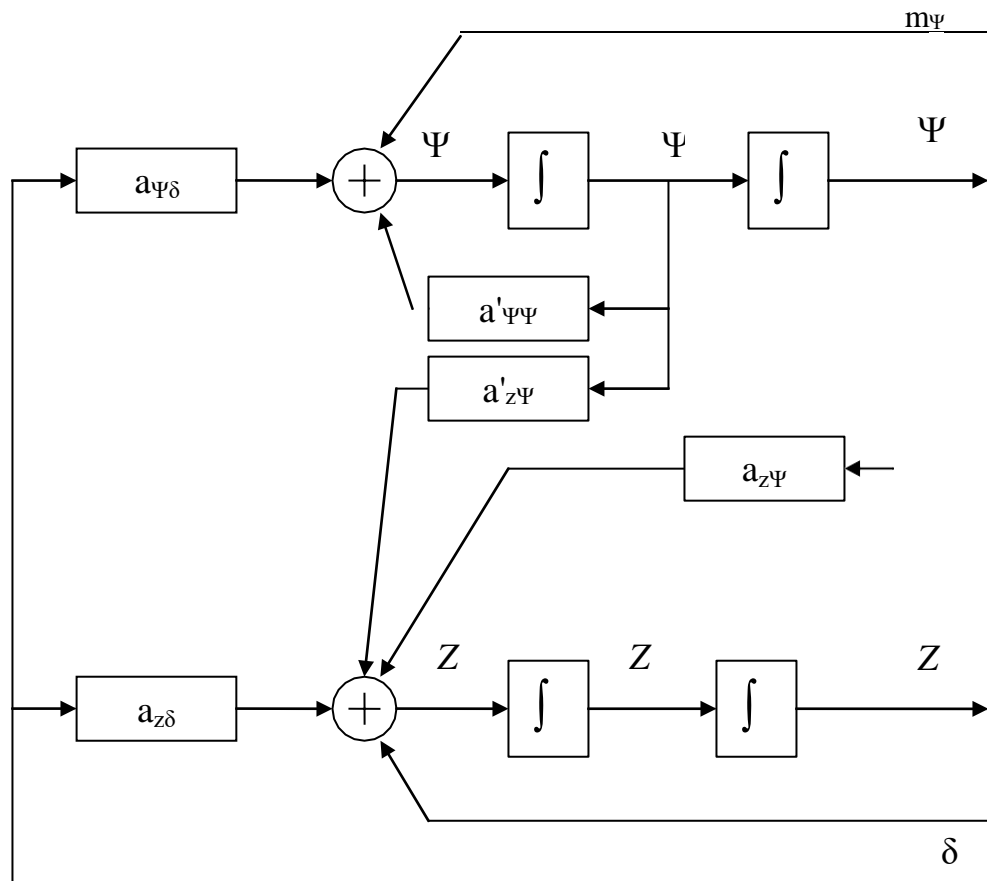


Рисунок 5- Схема нестационарного об'єкта управління в змінних стану

Припускаючи квазістационарність об'єкта управління на інтервалі, $nT_1 \leq t \leq (n+1)T_1$, а також користуючись схемою в змінних стану, представимо НДО управління (3.1) в дискретних станах

$$\psi_{k+1} = \psi_k + T\dot{\psi}_k, \quad (6.2.4)$$

$$\dot{\psi}_{k+1} = \dot{\psi}_k + T\ddot{\psi}_k,$$

$$z_{k+1} = z_k + T\dot{z}_k,$$

$$\dot{z}_{k+1} = \dot{z}_k + T\ddot{z}_k, \quad (6.2.5)$$

де T - деякий період дискретності зміни фазових координат і управління, обирається з умови;

$$T \ll T_1, \quad \Pi = T_1, \quad l = 10 \div 20, \quad (6.2.6)$$

$$\ddot{\psi}_k = a'_{\psi\psi}\dot{\psi}_k + a_{\psi\delta}\delta_k + m_{\psi k}, \quad (6.2.7)$$

$$\ddot{z}_k = a_{z\psi}\psi_k + a'_{z\psi}\dot{\psi}_k + a_{z\delta}\delta_k + F_{zk}, \quad (6.2.8)$$

Тут і далі $\kappa = \kappa T$, $\kappa 4 - 1 = (\kappa + 1)T$.

Підставляючи значення ψ і z з виразів (6.2.7) а (6.2.8), (6.2.4) та (6.2.5) отримаємо:

$$\begin{aligned} \psi_{k+1} &= \psi_k + T\dot{\psi}_k, \\ \dot{\psi}_{k+1} &= \dot{\psi}_k + T_k \left(a'_{\psi\psi} \dot{\psi}_k + a_{\psi\delta} \delta_k + m_{\psi k} \right), \end{aligned} \quad (6.2.9)$$

$$\begin{aligned} z_{k+1} &= z_k + T\dot{z}_k, \\ \dot{z}_{k+1} &= \dot{z}_k + T_k \left(a_{z\psi} \psi_k + a'_{z\psi} \dot{\psi}_k + a_{z\delta} \delta_k + F_{zk} \right). \end{aligned} \quad (6.2.10)$$

Отримана система рівнянь описує нестационарний об'єкт управління в дискретних станах на інтервалі квазістаціонарності $nT_1 \leq t \leq (n+1)T_1$. Вирішивши останнє рівняння системи (3.1) щодо δ , в припущенні $U = \pm 1$, маємо:

$$\delta = \begin{cases} ct - c\tau, & t \geq \tau, & U = +1, \\ 0, & t \leq \tau, & -1 < U < +1, \\ -(ct - c\tau), & t \geq \tau, & U = -1, \end{cases} \quad (6.2.11)$$

де c - швидкісна характеристика сервопневмолу

Тоді система рекурентних рівнянь (6.2.9), (6.2.10) урахуванням (6.2.11) буде мати вигляд:

$$\begin{aligned} \psi_{k+1} &= \psi_k + T\dot{\psi}_k, \\ \dot{\psi}_{k+1} &= \dot{\psi}_k + T_k \left(a'_{\psi\psi} \dot{\psi}_k + a_{\psi\delta} \delta_k + \lambda_{\psi} m_{Y_{\psi k}} + m_{\psi k} \right), \end{aligned} \quad (6.2.12)$$

$$\begin{aligned} z_{k+1} &= z_k + T\dot{z}_k, \\ \dot{z}_{k+1} &= \dot{z}_k + T_k \left(a_{z\psi} \psi_k + a'_{z\psi} \dot{\psi}_k + \lambda_z m_{Y_{zk}} + F_{zk} \right), \end{aligned} \quad (6.2.13)$$

де $\lambda_{\psi} m_{Y_{\psi k}} = k_{\psi\delta} (ct - c\tau)$ - складова моменту управління по каналу кутової стабілізації на k -му циклі;

$\lambda_z m_{Y_{zk}} = k_{z\delta} (ct - c\tau)$ - складова моменту управління по каналу бокової стабілізації центру мас на k -му циклі.

Рішення задачі синтезу

Користуючись теоремою роздільності, стратегію адаптивної системи оптимального управління кожного підканалу Ψ і Z будемо шукати методом динамічного програмування в класі стаціонарних систем. Користуючись

дискретним представленням НО керування (6.2.12) (6.2.13) на інтервалі квазістаціонарних $nT_1 \leq t \leq (n+l)T_1$ знайдемо стратегію оптимального управління на інтервалі квазістаціонарності півканалів Ψ , що зводять до мінімуму функціонал якості I .

Тоді система рекурентних рівнянь (3.9), (3.10) з урахуванням (3.11) буде мати вигляд:

$$\begin{aligned} \psi_{k+1} &= \psi_k + T\dot{\psi}_k, \\ \dot{\psi}_{k+1} &= \dot{\psi}_k + T_k \left(a'_{\psi\psi} \dot{\psi}_k + a_{\psi\delta} + \lambda_{\psi} m_{Y_{\psi k}} + m_{\psi k} \right), \end{aligned} \quad (3.12)$$

$$\begin{aligned} z_{k+1} &= z_k + T\dot{z}_k, \\ \dot{z}_{k+1} &= \dot{z}_k + T_k \left(a_{z\psi} \psi_k + a'_{z\psi} \dot{\psi}_k + \lambda_z m_{Y_{z k}} + F_{z k} \right), \end{aligned} \quad (3.13)$$

де $\lambda_{\psi} m_{Y_{\psi k}} = k_{\psi\delta}(ct - c\tau)$ - складова моменту управління по каналу кутової стабілізації на k -му циклі;

$\lambda_z m_{Y_{z k}} = k_{z\delta}(ct - c\tau)$ - складова моменту управління по каналу бокової стабілізації центру мас на k -му циклі.

ЛЯ

3.3 Рішення задачі синтезу

Користуючись теоремою роздільності, стратегію адаптивної системи оптимального управління кожного півканалу Ψ і Z будемо шукати методом динамічного програмування в класі стаціонарних систем. Користуючись

$$\min_{m_{y_{\psi 1}}} \sum_{k=1} \left\{ \left[\psi_1^2 + \lambda_{\psi} m_{Y_{\psi 0}}^2 \right] + f_{N-1} \left[\psi_1 + T\dot{\psi}_1; \bar{\psi}_1 + T \left(a'_{\psi\psi} \dot{\bar{\psi}}_1 + \lambda_{\psi} m_{Y_{\psi 1}} + m_{\psi 1} \right) \right] \right\}$$

Якщо припустити

$$\begin{aligned} f_{N-1}(\psi_1, \dot{\psi}_1) &= \alpha_{N-1} \psi_1^2 + \beta_{N-1} \psi_1 \dot{\psi}_1 + \gamma_{N-1} \dot{\psi}_1^2, \\ f_{N-1}(\psi_2, \dot{\psi}_2) &= \alpha_{N-1} \psi_2^2 + \beta_{N-1} \psi_2 \dot{\psi}_2 + \gamma_{N-1} \dot{\psi}_2^2 = \\ &= \alpha_{N-1} (\psi_1 + T \dot{\psi}_1)^2 + \beta_{N-1} (\psi_1 + T \dot{\psi}_1) \left[\psi_1 + T \left(a'_{\psi\psi} \dot{\psi}_1 + \lambda_{\psi} m_{Y_{\psi 1}} + m_{\psi 1} \right) \right] + \\ &+ \gamma_{N-1} \left[\psi_1 + T \left(a'_{\psi\psi} \dot{\psi}_1 + \lambda_{\psi} m_{Y_{\psi 1}} + m_{\psi 1} \right) \right]^2, \end{aligned}$$

або в загальному випадку

$$f_{N-k}(\psi_{k+1}, \dot{\psi}_{k+1}) = \alpha_{N-k} \psi_k^2 + \beta_{N-k} \psi_k \dot{\psi}_k + \gamma_{N-k} \dot{\psi}_k^2 =$$

$$\alpha_{N-k}(\psi_k + T\dot{\psi}_k)^2 + \beta_{N-k}(\psi_k + T\dot{\psi}_k)\left[\psi_k + T(a'_{\psi\psi}\dot{\psi}_k + \lambda_{\psi}m_{Y_{\psi k}} + m_{\psi k})\right] + \gamma_{N-k}\left[\dot{\psi}_k + T(a'_{\psi\psi}\dot{\psi}_k + \lambda_{\psi}m_{Y_{\psi k}} + m_{\psi k})\right]^2. \quad (6.2.14)$$

Мінімізуючи функціонал якості з урахуванням вираз (6.2.14) маємо:

$$\frac{\partial\{\psi_k^2 + \lambda_{\psi}m_{Y_{\psi k}}^2 + f_{N-k}(\psi_{k+1}, \dot{\psi}_{k+1})\}}{\partial m_{Y_{\psi k}}} = \beta_{N-k}\lambda_{\psi}T(\psi_k + T\dot{\psi}_k) + 2\gamma_{N-k}\lambda_{\psi}T\left[\dot{\psi}_k + T(a'_{\psi\psi}\dot{\psi}_k + \lambda_{\psi}m_{Y_{\psi k}} + m_{\psi k})\right] = 0. \quad (6.2.15)$$

де, α_{n-k} , β_{N-k} , γ_{N-k} , знаходяться із рекурентних співвідношень:

$$\begin{aligned} \alpha_{N-k} &= 1 + \alpha_{N-1} - \frac{\beta_{N-1}^2}{4\gamma_{N-k}}; \\ \beta_{N-k} &= 2T\alpha_{N-1} - \frac{T\beta_{N-1}^2}{2\gamma_{N-k}}; \\ \gamma_{N-k} &= T^2\alpha_{N-1} - \frac{T^2\beta_{N-1}^2}{4\gamma_{N-k}}. \end{aligned}$$

Так як, $f_1(\psi_1, \dot{\psi}_1) = \psi_1^2$, то $\alpha_1 = 1$, $\beta_1 = 0$, $\gamma_1 = 0$; то тоді

$$\begin{aligned} \alpha_2 &= 1 & \beta_2 &= 2T & \gamma_2 &= T^2; \\ \alpha_3 &= 1 & \beta_3 &= 2T & \gamma_3 &= T^2; \\ & \dots & & \dots & & \dots \\ \alpha_k &= 1 & \beta_k &= 2T & \gamma_k &= T^2; \\ \alpha_{N-k} &= 1 & \beta_{N-k} &= 2T & \gamma_{N-k} &= T^2. \end{aligned}$$

Прирівнюючи до нуля вираз (3.15) і виконавши його $m_{Y_{\psi k}}$, маємо:

$$\begin{aligned} m_{Y_{\psi k}} &= -\frac{\beta_{N-k}\lambda_{\psi}T}{2\gamma_{N-k}\lambda_{\psi}^2T^2}\psi_k - \frac{2\gamma_{N-k}\lambda_{\psi}T^2}{2\gamma_{N-k}\lambda_{\psi}^2T^2}m_{\psi k} - \\ &- \left(\frac{\beta_{N-k}\lambda_{\psi}T^2}{2\gamma_{N-k}\lambda_{\psi}^2T^2} + \frac{2\gamma_{N-k}\lambda_{\psi}T}{2\gamma_{N-k}\lambda_{\psi}^2T^2} + \frac{2\gamma_{N-k}\lambda_{\psi}T^2a'_{\psi\psi}}{2\gamma_{N-k}\lambda_{\psi}^2T^2} \right) \dot{\psi}_k. \end{aligned} \quad (6.2.16)$$

Підставляючи значення β_{N-k} і γ_{N-k} у вираз (6.2.16), отримаємо:

$$m_{Y_{\Psi k}} = -\frac{1}{\lambda_{\Psi} T^2} \Psi_k - \left(\frac{a'_{\Psi} T + 2}{\lambda_{\Psi} T} \right) \Psi_k - \frac{1}{\lambda_{\Psi}} m_{\Psi k}. \quad (6.2.17)$$

Вираз описує складову моменту управління квазістаціонарного об'єкта по каналу Ψ . Коефіцієнт передачі сервоприводу

$$K_{СП} = \frac{ct - c\tau}{U_{\Psi} - U_z}, \quad (6.2.18)$$

де $ct - c\tau = \frac{m_{Y_{\Psi}}}{k_{\Psi\delta}} - \frac{m_{Y_z}}{k_{z\delta}}$ - кутове відхилення керуючих органів.

Стратегію оптимального управління квазістаціонарним об'єктом по каналу Ψ на інтервалі $nT_1 \leq t \leq (n+1)T_1$ отримаємо у вигляді:

$$U_{\Psi k} = -\frac{1}{\lambda_{\Psi} k_{\Psi\delta} K_{СП} T^2} \Psi_k - \left(\frac{a'_{\Psi} T + 2}{\lambda_{\Psi} k_{\Psi\delta} K_{СП} T} \right) \Psi_k - \frac{1}{\lambda_{\Psi} k_{\Psi\delta} K_{СП}} m_{\Psi k} \quad (6.2.19)$$

Аналогічно тому, як це було виконано для каналу Ψ , знайдемо стратегію оптимального управління квазістаціонарним об'єктом по бічному відхиленню, що зводять до мінімуму функціонал якості

$$I_{NZ} = \min_{m_{Y_{zk}}} \sum_{k=1} [\varepsilon_{z_k}^2 + m_{Y_{z_{k-1}}}^2],$$

де $\varepsilon_{z_k} = z_{жk} - z_{ктk}$, де $\varepsilon_{z_k} = z_{жk} - z_{ктk}$,

$z_{жk}$ - бажане значення бокового відхилення об'єкту від розрахункової траєкторії, яке необхідно забезпечити автоматом стабілізації мас;

$z_{ктк}$ - поточне значення кутового відхилення об'єкта.

Вважаючи $z_{жk} = 0$, маємо: $\varepsilon_{z_k} = -z_{ктк}$

Нехай $f_N(z_1, \dot{z}_1) = \min_{m_{Y_{z_k}}} \sum_{k=1}^N [z_{kT}^2 + \lambda_z m_{Y_{z_{k-1}}}^2]$, тоді $f_1(z_1, \dot{z}_1) = \min_{m_{Y_{z_1}}} \sum_{k=1}^N [z_{kT}^2 + \lambda_z m_{Y_{z_0}}^2]$

Користуючись принципом оптимальності, запишемо для $N > 1$ співвідношення:

$$\begin{aligned} f_N(z_1, \dot{z}_1) &= \min_{m_{Y_{z_1}}} \sum_{k=1}^N \{ [z_1^2 + \lambda_z m_{Y_{z_0}}^2] + f_{N-1}[z_2, \dot{z}_2] \} = \\ &= \min_{m_{Y_{z_1}}} \sum_{k=1}^N \{ [z_1^2 + \lambda_z m_{Y_{z_0}}^2] + f_{N-1}[z_1 + T\dot{z}_1; \dot{z}_1 + T(a_{z\psi} z_1 + a'_{z\psi} \dot{z}_1 + \lambda_z m_{Y_{z_1}} + F_{z_1})] \} \end{aligned}$$

Якщо припустити, що

$$\begin{aligned} f_{N-1}(z_1, \dot{z}_1) &= \alpha_{N-1} z_1^2 + \beta_{N-1} z_1 \dot{z}_1 + \gamma_{N-1} \dot{z}_1^2, \text{ тоді} \\ f_{N-1}(z_2, \dot{z}_2) &= \alpha_{N-1} z_2^2 + \beta_{N-1} z_2 \dot{z}_2 + \gamma_{N-1} \dot{z}_2^2 = \\ &= \alpha_{N-1} (z_1 + T\dot{z}_1)^2 + \beta_{N-1} (z_1 + T\dot{z}_1) [z_1 + T(a_{z\psi} z_1 + a'_{z\psi} \dot{z}_1 + \lambda_z m_{Y_{z_1}} + F_{z_1})] + \\ &\gamma_{N-1} [\dot{z}_1 + T(a_{z\psi} z_1 + a'_{z\psi} \dot{z}_1 + \lambda_z m_{Y_{z_1}} + F_{z_1})]^2, \end{aligned}$$

або в загальному випадку

$$\begin{aligned} f_{N-k}(z_{k+1}, \dot{z}_{k+1}) &= \alpha_{N-k} z_{k+1}^2 + \beta_{N-k} z_{k+1} \dot{z}_{k+1} + \gamma_{N-k} \dot{z}_{k+1}^2 = \\ &= \alpha_{N-k} (z_k + T\dot{z}_k)^2 + \beta_{N-k} (z_k + T\dot{z}_k) [z_k + T(a_{z\psi} z_k + a'_{z\psi} \dot{z}_k + \lambda_z m_{Y_{z_k}} + F_{z_k})] + \\ &\gamma_{N-k} [\dot{z}_k + T(a_{z\psi} z_k + a'_{z\psi} \dot{z}_k + \lambda_z m_{Y_{z_k}} + F_{z_k})]^2, \end{aligned}$$

Мінімізуючи функціонал якості з урахуванням виразу (3.21), маємо

$$\begin{aligned} \frac{\partial \{ z_k^2 + \lambda_z m_{Y_{z_k}}^2 + f_{N-k}(z_{k+1}, \dot{z}_{k+1}) \}}{\partial m_{Y_{z_k}}} &= \beta_{N-k} \lambda_z T (z_k + T\dot{z}_k) + \\ &+ 2\gamma_{N-k} \lambda_z T [\dot{z}_k + T(a_{z\psi} z_k + a'_{z\psi} \dot{z}_k + \lambda_z m_{Y_{z_k}} + F_{z_k})] = 0, \end{aligned} \quad (6.2.22)$$

Прирівнюючи до нуля вираз (3.22) і визначивши його відносно $m_{Y_{z_k}}$ з урахуванням значень β_{N-k} і γ_{N-k} маємо:

$$m_{Y_{z_k}} = -\frac{a_{z\psi} T^2 + 1}{\lambda_z T^2} z_k - \left(\frac{a'_{z\psi} T + 2}{\lambda_z T} \right) \dot{z}_k - \frac{1}{\lambda_z} F_{z_k}. \quad (6.2.23)$$

Отриманий вираз описує складову моменту управління квазістаціонарним об'єктом по бічному відхиленню.

З огляду на співвідношення (3.18), стратегія оптимального (у сенсі вибраного критерію якості) управління квазістаціонарних об'єктом по бічному відхиленню визначається у вигляді:

$$U_{zk} = -\frac{a_{z\psi}T^2 + 1}{\lambda_z k_{z\delta} K_{СП} T^2} z_k - \left(\frac{a'_{z\psi} T + 2}{\lambda_z k_{z\delta} K_{СП} T} \right) - \frac{1}{\lambda_z k_{z\delta} K_{СП}} F_{zk}. \quad (6.2.24)$$

З урахуванням умови (3.18) стратегія оптимального управління, для даного класу об'єктів в каналі нищпорення визначається алгебраїчною сумою управлінь по кутовому та боковому відхиленню, тобто

$$U_{0k} = U_{\psi k} + U_{zk} = \frac{m_{Y_{\psi k}}}{k_{\psi\delta} K_{СП}} + \frac{m_{Y_{zk}}}{k_{\psi\delta} K_{СП}} \quad (6.2.25)$$

Тоді загальна стратегія оптимального (у сенсі вибраного критерію якості) управління з урахуванням виразів (3.19) і (3.24) визначиться у вигляді:

$$U_{0k} = -\frac{1}{\lambda_{\psi} k_{\psi\delta} K_{СП} T^2} \psi_k - \frac{a'_{\psi\psi} T + 2}{\lambda_{\psi} k_{\psi\delta} K_{СП} T} \psi_k - \frac{a_{z\psi} T^2 + 1}{\lambda_z k_{z\delta} K_{СП} T} Z_k - \frac{a_{z\psi} T + 2}{\lambda_z k_{z\delta} K_{СП} T} Z_k - \frac{1}{\lambda_{\psi} k_{\psi\delta} K_{СП}} m_{\psi k} - \frac{1}{\lambda_z k_{z\delta} K_{СП}} F_{zk} \quad (6.2.26)$$

Отриманий вираз описує алгоритм оптимального управління квазістаціонарних об'єктом на інтервалі $nT_1 \leq t \leq (n+1)T_1$, параметри якого

$$\begin{aligned} K_{\psi} &= \frac{1}{\lambda_{\psi} k_{\psi\delta} K_{СП} T^2} \\ K'_{\psi} &= \frac{a'_{\psi\psi} T + 2}{\lambda_{\psi} k_{\psi\delta} K_{СП} T} \\ K_z &= \frac{a_{z\psi} T^2 + 1}{\lambda_z k_{z\delta} K_{СП} T} \end{aligned} \quad (6.2.27)$$

$$K'_z = \frac{a_z \psi^{T+2}}{\lambda_z k_z \delta K_{СП} T}$$

$$K_m = \frac{1}{\lambda_\Psi k_\Psi \delta K_{СП}}$$

$$K_F = \frac{1}{\lambda_z k_z \delta K_{СП}}$$

підлягають налаштуванню після кожної ітерації функціонування системи.

Аналіз отриманого виразу показує, що алгоритм оптимального управління

$$U_{Ok} = -[K_\Psi \psi_k + K'_\Psi \psi_k + K_z z_k + K'_z z_k + K_m m_{\Psi k} + K_F F_{Zk}] \quad (6.2.28)$$

описується лінійним нестационарним диференціальних рівнянням в рекурентних формі щодо вимірюваних $\psi, \mathfrak{b}, z, \mathfrak{b}$ фазових координат, а також збурюючих впливів m_Ψ, F_z , які можуть бути оцінені за допомогою системи фазової ідентифікації.

У цифровій системі знайдений алгоритм оптимального управління реалізується за допомогою ЕОМ, яка на ітеративному кроці генерує керуючу послідовність, оптимальну в сенсі заданого критерію якості J, на вибраному інтервалі квазістационарності $nT_1 \leq t \leq (n+1)T_1$.

Для забезпечення оптимальної керуючої послідовності, за межами інтервалу квазістационарності, необхідно після закінчення часу ітерації перебудувати параметри регулятора з урахуванням зміни параметрів об'єкта управління, таким чином, щоб забезпечувалися стійкість і якість регульованого процесу. Іншими словами необхідно, щоб на кожній наступній ітерації функціонали якості

$$I_{\Psi_N} = \min_{m_{Y_k}} \sum_{k=1}^N [\psi_k^2 + \lambda_\Psi m_{Y_k}^2],$$

$$I_{z_N} = \min_{m_{z_k}} \sum_{k=1}^N [z_k^2 + \lambda_z m_{z_k}^2],$$

прагнули до min, що забезпечує асимптотичну стійкість за Ляпуновим при належній зміні коефіцієнтів (параметрів) регулятора.

Користуючись отриманими алгоритмом оптимального управління квазістационарним об'єктом (3.26), математичною моделлю об'єкта керування

(3.1), алгоритмами оцінки параметричного і фазового стану, а також методом побудови системи аналізу станів нестационарного об'єкта управління, викладених у цій роботі, побудуємо адаптивну систему оптимального управління (рисунок 6), що забезпечує стійке функціонування та необхідну якість управління реальним НДО.

