Лабораторная работа № 4

ЧАСТОТНЫЙ МЕТОД СИНТЕЗА КОРРЕКТИРУЮЩИХ ЗВЕНЬЕВ

1.Цель работы

В данной лабораторной работе рассматривается синтез корректирующего звена для системы управления углом тангажа летательного аппарата. Углом тангажа называется угол между продольной осью летательного аппарата и горизонтальной плоскостью. Угол тангажа обозначается буквой θ . Управление величиной угла тангажа $y = \theta$ осуществляется путем изменения положения δ рулей хвостового оперения летательного аппарата (рулей высоты). Измерение угла тангажа $y = \theta$ осуществляется с помощью гироскопа, сигнал с выхода которого поступает на устройство сравнения величины угла тангажа $y=\theta$ с желаемым значением $r=\theta^d$. На рисунке 4.1 представлена структурная схема системы управления углом тангажа летательного аппарата без корректирующего звена, где сигнал величины отклонения угла тангажа от желаемого значения e = r - y (ошибка регулирования) поступает непосредственно на усилитель мощности с передаточной функцией $W_1(p) = k_1$. Сигнал u с выхода усилителя мощности поступает на привод рулей высоты. Математическая модель привода рулей высоты задана передаточной функцией $W_2(p)$. Динамическая модель летательного аппарата задана передаточной функцией $W_3(p)$.

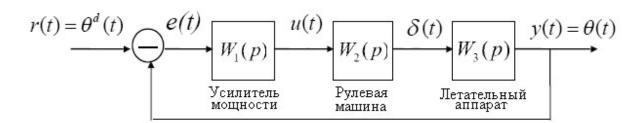


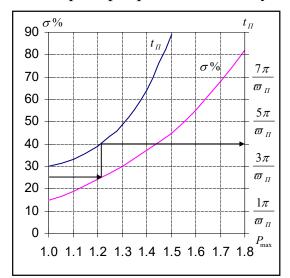
Рис.4.1. Структурная схема системы управления углом тангажа летательного аппарата без корректирующего звена

2.Основные сведения

Первым этапом частотного метода синтеза является построение логарифмической амплитудно-частотной характеристики (ЛАЧХ) разомкнутой системы. Затем вычисляется коэффициент усиления k_k корректирующего звена в соответствии с требованием к точности в установившемся режиме и строится модифицированная ЛАЧХ разомкнутой системы

 $\overline{L}_{\partial\dot{a}c}(\omega) = L_{\partial\dot{a}c}(\omega) + 20\lg k_k$. Исходя из требований к качеству переходного процесса (t_Π и $\sigma\%$) строят среднечастотный участок желаемой ЛАЧХ, который имеет наклон минус $20\ \partial\delta/\partial e \kappa$ и пересекает ось абсцисс в точке $\lg \omega_c$, где ω_c - частота среза, $\omega_c = (0.6\ \div\ 0.9)\cdot\omega_\Pi$, ω_Π - частота положительности ВЧХ замкнутой системы. Для заданной величины перерегулирования $\sigma\%$, по номограммам (рис.4.2) определяют запас устойчивости по модулю ΔL , ограничивающий среднечастотный участок ЛАЧХ, и $\omega_\Pi = N\pi/t_\Pi$, где N- коэффициент пропорциональности, соответствующий найденному значению P_{max} .





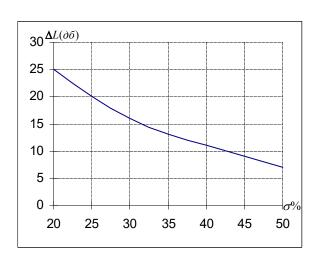


Рис.4.2. Номограммы для определения параметров желаемой ЛАЧХ

В области высоких и низких частот желаемую ЛАЧХ разомкнутой системы сопрягают с модифицированной ЛАЧХ $\overline{L}_{\delta \dot{a} \dot{c}}(\omega)$ разомкнутой системы. Вычитая из желаемой ЛАЧХ модифицированную ЛАЧХ разомкнутой системы, получают ЛАЧХ нормированного корректирующего звена $\overline{L}_k(\omega) = L^{\alpha}_{\delta \dot{a} \dot{c}}(\omega) - \overline{L}_{\delta \dot{a} \dot{c}}(\omega)$, по которой определяют нормированную передаточную функцию корректирующего звена $\overline{W}_k(p)$. В результате получаем $W_k(p) = k_k \overline{W}_k(p)$. Структурная схема системы с учетом корректирующего звена показана на рис.4.3.

3. Методические указания

Для выполнения лабораторной работы необходимо предварительно построить ЛАЧХ и рассчитать параметры корректирующего звена в соответствии с требованиями к качеству процессов в замкнутой системе. Выбор коэффициента усиления k_k корректирующего звена в системе статиче-

ского типа обеспечивается в соответствием с требованием на относительную ошибку по входу r(t) в равновесном режиме равную 2%, а для астатических систем в соответствием с требованием на относительную скоростную ошибку по входу r(t) равную 10%. Моделирование процессов в системе управления выполняется с помощью пакета прикладных программ Matlab/Simulink.

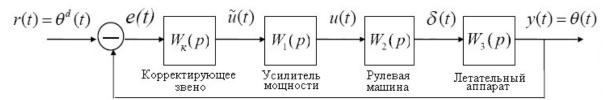


Рис.4.3. Структурная схема системы управления углом тангажа летательного аппарата с корректирующим звеном

4.Порядок выполнения работы

- 4.1. Подготовить модель исследуемой системы (рис.4.1), параметры которой приведены в таблице 4.1. Получить графики переходных процессов для r(t), y(t), e(t), u(t), где r(t) = 1(t).
- 4.2. Построить ЛАЧХ и рассчитать параметры корректирующего звена в соответствии с требованиями к качеству процессов в замкнутой системе.

Таблина 4.1

| | Помор ворноми | | | | | | | | |
|--------------|-----------------------------|-------|------|------------------------|-------|-------|---------------------------|-------|-------|
| Параметр | Номер варианта | | | | | | | | _ |
| | 1 | 2 | 3 | 4 | 5 | 6 | 7 | 8 | 9 |
| $W_2(p)$ | $\frac{K_2}{p}$ | | | $\frac{K_2}{T_{cont}}$ | | | $\frac{K_2}{T_1}$ | | |
| | _ | | | $T_2 p + 1$ | | | $T_2 p + 1$ | | |
| $W_3(p)$ | K_3 | | | K_3 | | | K_3 | | |
| | $T_3^2 p^2 + 2 d T_3 p + 1$ | | | $p(T_3p+1)$ | | | $T_3^2 p^2 + 2dT_3 p + 1$ | | |
| K_1 | 4.1 | 21 | 12 | 6 | 18 | 25 | 17 | 7 | 6 |
| K_2 | 2.0 | 2.0 | 2.0 | 2.0 | 1.4 | 2.0 | 1.5 | 2.0 | 2.0 |
| T_2 | - | - | - | 0.1 | 0.13 | 0.05 | 5.0 | 0.25 | 0.017 |
| K_3 | 2.5 | 1.0 | 0.9 | 1.5 | 2.0 | 2.1 | 3.3 | 1.25 | 2.0 |
| T_3 | 0.03 | 0.025 | 0.04 | 0.15 | 0.025 | 0.013 | 0.05 | 0.017 | 0.25 |
| d | 0.3 | 0.5 | 0.4 | _ | - | - | 0.4 | 0.5 | 0.7 |
| $t_{\Pi}[c]$ | 2 | 1 | 2 | 2 | 1 | 1 | 3 | 1 | 2 |
| $\sigma\%$ | 10 | 20 | 20 | 10 | 20 | 20 | 20 | 10 | 20 |

4.3. Добавить корректирующее звено в систему управления. Получить графики переходных процессов в скорректированной системе для

- r(t), y(t), e(t), u(t), где r(t) = 1(t) и убедиться, что показатели качества переходных процессов соответствуют заданным. Путем численного моделирования проверить соответствие заданным расчетным требованиям величины ошибки в равновесном режиме (для статических систем) и величины скоростной ошибки (для астатических систем) в скорректированной системе.
- 4.4. Изменяя параметры корректирующего звена на 20 %, исследовать их влияние на показатели качества переходных процессов в системе управления. Сравнивать показатели качества переходных процессов с результатами п.4.3.

5.Содержание отчета

- 5.1. Цель работы.
- 5.2. Структурные схемы системы без коррекции и с коррекцией.
- 5.3. ЛАЧХ исходной системы, желаемая ЛАЧХ разомкнутой системы и ЛАЧХ корректирующего звена.
 - 5.4. Передаточная функция корректирующего звена.
 - 5.5. Переходные процессы по п.4.1, 4.3, 4.4.

6.Контрольные вопросы

- 6.1. Какая часть ЛАЧХ определяет свойства системы в статическом режиме?
 - 6.2. Какая часть ЛАЧХ определяет свойства системы в динамике?
- 6.3. Как по передаточной функции системы построить ее асимптотическую ЛАЧХ?
 - 6.4. Как учитываются внешние возмущения при синтезе регулятора?
- 6.5. Как связаны показатели качества замкнутой системы с видом желаемой ЛАЧХ?
- 6.6. Как по ЛАЧХ корректирующего звена восстановить его передаточную функцию?