Цель работы

Исследование свойст систем управления.

Исходные данные

W(s)	g = A	g = Vt	$g = at^2/2$	Вариант схемы	f_1	f_2	Сигнал задания
$\frac{1.5}{0.5s+1}$	2	4t	$0.2t^{2}$	a)	-0.5	1	$0.5t + 2\cos\left(0.1t\right)$

Исследование системы с астатизмом нулевого порядка.

Исследование стационарного режима работы: g(t)=2. На рисунке 1 представлена диаграмма модели при входном воздействии g=2, а также полученные графики (рисунок 2) при различных значениях H(s)=k.

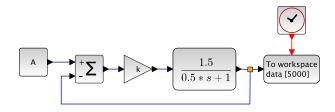


Рис. 1: Схема моделирования.

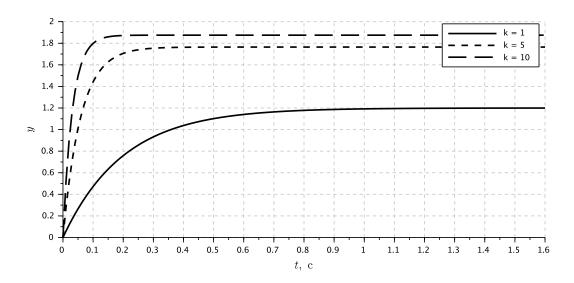


Рис. 2: Графики при различных к.

Передаточную функцию ошибки можно представить следующим выражением:

$$\Phi_e(s) = \frac{0.5s + 1}{0.5s + 1 + 1.5k} \tag{1}$$

Соответственно можем получить предельное значение ошибки при различных к:

$$\varepsilon = \lim_{s \to 0} \Phi_e(s)g = \frac{2}{2+3k}g$$

$$\varepsilon|_{k=1} = 0.8$$

$$\varepsilon|_{k=5} \approx 0.235$$

$$\varepsilon|_{k=10} = 0.125$$

Исследование режима работы с постоянной скоростью: g(t) = 4t. Далее на рисунках 3 и 4 представлены модель и графики моделирования исходной системы при постоянной скорости.

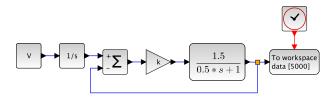


Рис. 3: Схема моделированя.

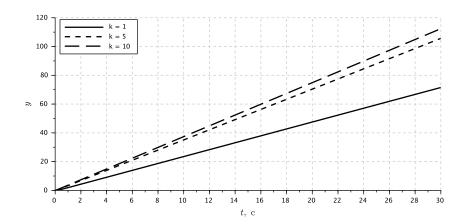


Рис. 4: График при различных k.

Исследование системы с астатизмом первого порядка.

Исследование стационарного режима работы: g(t) = 2. На рисунках 5 и 6 представлены диаграмма модели и соответственно полученные графики при различных k.

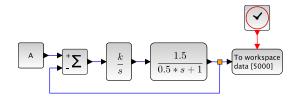


Рис. 5: Схема моделирования.

Передаточная функция ошибки:

$$\Phi_e = \frac{0.5s^2 + s}{0.5s^2 + s + 1.5k} \tag{3}$$

Предельное значение ошибки при различных к:

$$\varepsilon = 0;$$

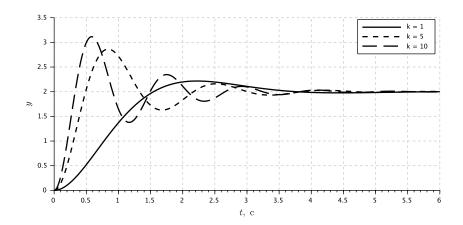


Рис. 6: Графики при различных к.

Исследование режима движения с постоянной скростью: g(t) = 4t. На рисунках 7 и 8 представлены диаграмма модели и соответственно полученные графики при различных k.

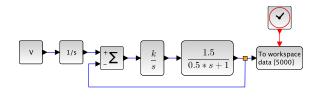


Рис. 7: Схема моделирования.

Передаточная функция ошибки представлена в выражении (3). Предельное значение ошибки можно записать уравнением:

$$\varepsilon = \lim_{s \to 0} \Phi_e(s) \frac{4}{s} = \frac{8}{3k} \tag{4}$$

Теперь можем получить прдельные значения ошибки при различных k:

$$\varepsilon|_{k=1} \approx 2.67 \quad \varepsilon|_{k=5} \approx 0.53 \quad \varepsilon|_{k=10} \approx 0.27$$

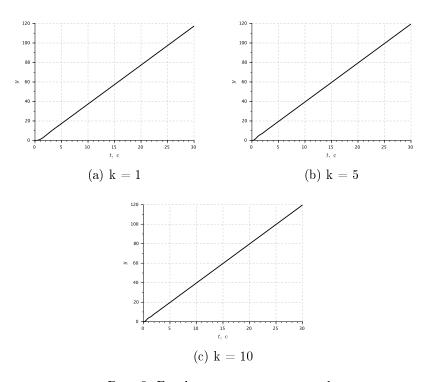


Рис. 8: Графики при различных к.

Исследование движения с постоянным ускорением: $g(t)=0.2t^2$. На рисунках 9 и 10 представлены диаграмма модели и соответственно полученные графики при различных k.

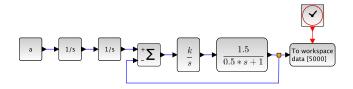


Рис. 9: Схема моделирования.

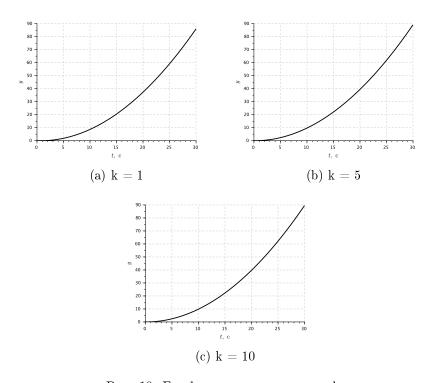


Рис. 10: Графики при различных k.

Исследование влияния внешних возмущений.

На рисунках 11 и 12 представлены диаграмма модели и соответственно полученные графики при различных значениях шумов f_1 и f_2 .

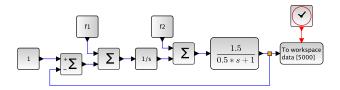


Рис. 11: Схема моделирования.

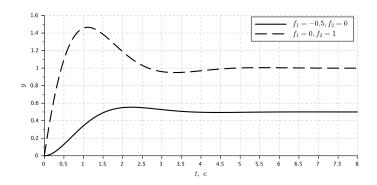


Рис. 12: Графики при различных значениях шумов.

Функция ошибки в оператоном виде выглядить следущим образом:

$$e(s) = \frac{g(0.5s^2 + s) - 1.5f_1 - 1.5f_2s}{0.5s^2 + s + 1.5}$$
(5)

Итак, при ${
m g}=2$ можем записать выражения для предельного значения ошибки и подсчитать их значения при различных f_1 и f_2 :

$$\varepsilon = \lim_{s \to 0} e(s) = -f1; \tag{6}$$

$$\varepsilon|_{f_1=-0.5, f_2=0.5} = 0.5$$
 $\varepsilon|_{f_1=0, f_2=1} = 0$

Исследование установившейся ошибки при произвольном входном воздействии.

На рисунках 13 и 14 представлены диаграмма модели и соответственно полученные графики при различных значениях шумов f_1 и f_2 .

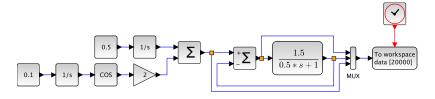


Рис. 13: Схема моделирования.

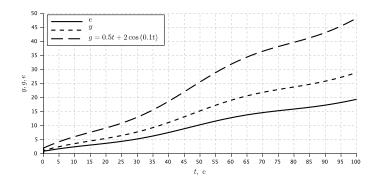


Рис. 14: Графики ошибки, выходного и входного сигнала.

Как видно из графика ошибки (рисунок 14) она представлена уравнением с постоянно возрастающей и гармонической составляющей. Ее вид можно записать следующим образом:

$$e(t) = at + b + c\sin(0.1t + \varphi_0) \tag{7}$$

Здесь at + b задает уравнение прямой, и $c\sin(0.1 + \varphi_0)$ описывает гармонические колебание вдоль этой прямой. Теперь давайте найдем коэффициенты и элементы разложенной в ряд Тейлора уравнения ошибки. Само разложение (до третьего члена) выглядит следующим образом.

$$e(t) = W_e(s)|_{s \to 0}g(t) + \frac{dW_e(s)}{ds}\Big|_{s \to 0}\dot{g}(t) + \frac{d^2W_e(s)}{ds^2}\Big|_{s \to 0}\frac{\ddot{g}(t)}{2!}$$
(8)

Для это необходимо взять производные по задающиму воздействию, а также передаточной функции ошибки. Они задаются уравнениями:

$$W_e(s) = \frac{0.5s + 1}{0.5s + 2.5} \tag{9}$$

$$g(t) = 0.5t + 2\cos(0.1t) \tag{10}$$

Производные:

$$\begin{aligned} g(t) & W_e(s)|_{s\to 0} = 0.4 \\ \dot{g}(t) &= 0.5 - 0.2\sin(0.1t) & \frac{dW_e(s)}{ds}\Big|_{s\to 0} = 0.12 \\ \ddot{g}(t) &= -0.02\cos(0.1t) & \frac{d^2W_e(s)}{ds^2}\Big|_{s\to 0} = -0.048 \end{aligned}$$

Подставив полученные значения в уравнение (8) получим искомое выражение для ошибки.

$$e(t) = 0.2t + 0.06 + 0.80048\cos(0.1t) - 0.024\sin 0.1t \tag{11}$$

Теперь можем получить графики ошибки, разложенной в ряд и реальной.

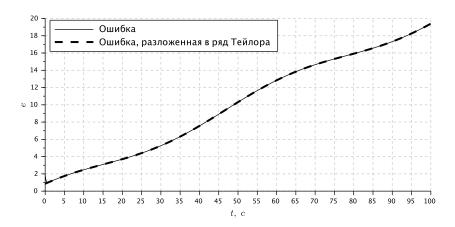


Рис. 15: Графики ошибок.

Выводы.

В данной работе мы исследновали системы с различным астатизмом, при налчии внешних возмущений и при произвольно входном воздействии. Получили значения и выражение для предельного значения установившейся ошибки и построили графики переходной характеристики.

При исследовании стационарного режима работы, убедились в том, что при g=A, и увеличении коэффициента усиления k ошибка стремиться к нулю. Убедились в том, что при увеличении прядка астатизма, ошибка, при статическом вохдном возвдействии ошибка равна нулю. Внешние возмущения могут оказвать довольно сильное влияние - изменение выходного сигнала в 2 раза, сильное перерегулироване.