## Цель работы

Исследование свойст систем управления.

## Исходные данные

Система с астатизмом нулевого порядка:

$$W(s) = \frac{2}{0.5s^2 + s + 2}$$
  
 $g = A = 2$ 

$$g = A = 2$$

$$g = Vt = 2t$$

Система с астатизмом первого порядка:

$$W(s) = \frac{s+2}{0.5s^2+s+2}$$
$$g = at^2/2 = 0.5t^2$$

$$q = at^2/2 = 0.5t^2$$

Вариант схемы: в)

$$f_1 = 2$$

$$f_2 = 0.5$$

## 1 Исследование системы с астатизмом нулевого порядка

### 1.1 Исследование стационарного режима работы: g(t) = 2

На рисунке 1 представлена схема моделирования. На рисунке 2 и 3 представлены графики переходных процессов и ошибки соответсвенно при различных H(s) = K.

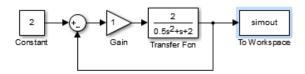


Рис. 1: Схема моделирования

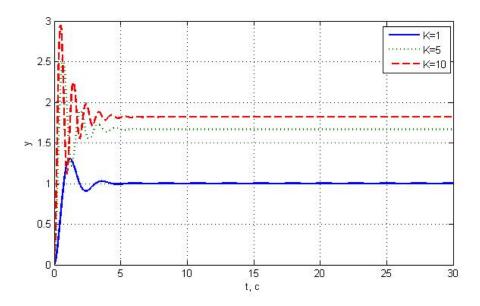


Рис. 2: Графики при различных К

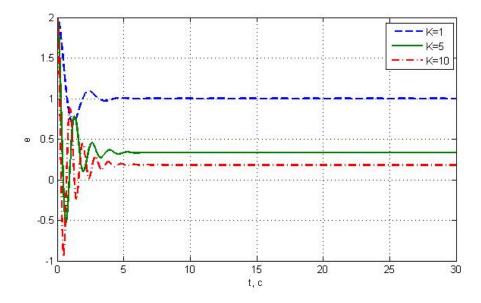


Рис. 3: Графики ошибки при различных К

Аналитическое подтверждение полученных результатов:

$$\varepsilon = \frac{A}{1+k} = \frac{2}{1+1} = 1$$

$$\varepsilon = \frac{A}{1+A} = \frac{2}{1+5} = 0.33$$

$$\varepsilon = \frac{A}{1+k} = \frac{2}{1+10} = 0.18$$

#### 1.2 Исследование режима работы с постоянной скоростью: g(t)=2t

На рисунке 3 представлен график переходного процесса при различнx K. На рисунке 4 представлен график ошибки при различных значениях K.

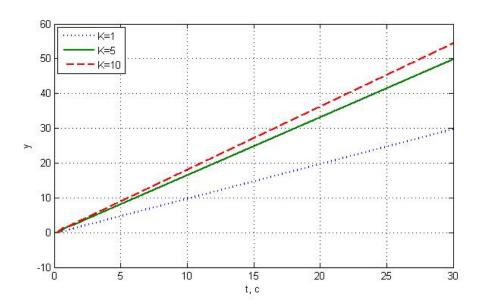


Рис. 4: Графики при различных К

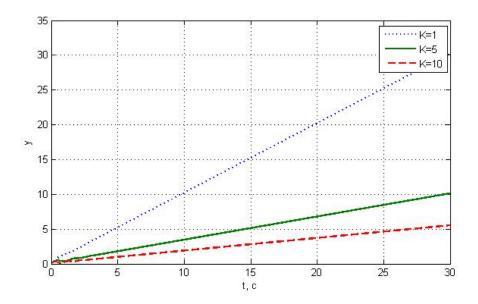


Рис. 5: Графики ошибки при различных К

Аналитическое подтверждение полученных результатов:  $\varepsilon=\lim_{s\to 0}s(\frac{1}{1+W(s)})(\frac{V}{s^2})$  Во всех случаях  $\varepsilon\to\infty$ 

# 2 Исследование системы с астатизмом первого порядка

#### **2.1** Исследование стационарного режима работы: g(t) = 2

На рисунке 6 представлена схема моделирования системы. На рисунках 7 и 8 предствалены графики переходных процессов и ошибки при различных К, соответственно.

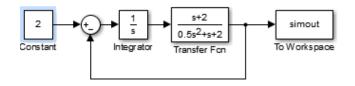


Рис. 6: Схема моделирования

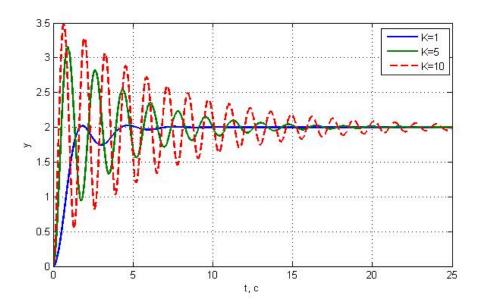


Рис. 7: Графики при различных К

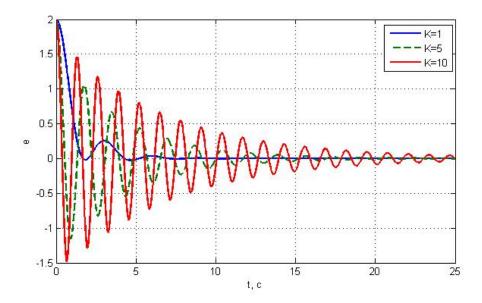


Рис. 8: Графики ошибки при различных К

Аналитическое подтверждение полученных результатов:  $\varepsilon=\lim_{s\to 0}s(\frac{1}{1+W(s)})(\frac{A}{s})=\lim_{s\to 0}A(\frac{s}{s+k})=0$ 

#### **2.2** Исследование режима движения с постоянной скростью: g(t) = 2t

На рисунках 9 и 10 представлены графики переходных процессов и ошибки соответственно.

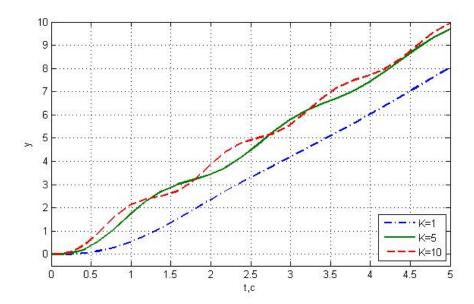


Рис. 9: Графики при различных К

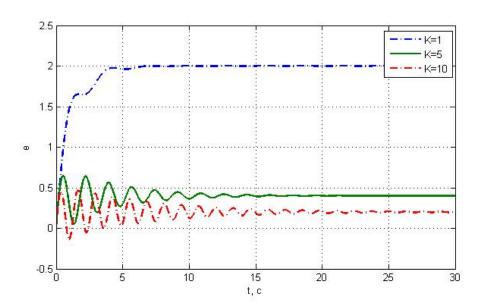


Рис. 10: Графики ошибки при различных К

$$\varepsilon = \lim_{s \to 0} s(\frac{1}{1 + W(s)})(\frac{V}{s^2}) = \lim_{s \to 0} (\frac{V}{s})(\frac{s}{s + k}) = 2/1 = 2$$

$$\varepsilon = \lim_{s \to 0} s(\frac{1}{1 + W(s)})(\frac{V}{s^2}) = \lim_{s \to 0} (\frac{V}{s})(\frac{s}{s + k}) = 2/5 = 0.4$$

Аналитическое подтверждение полученных результатов: 
$$\varepsilon = \lim_{s \to 0} s(\frac{1}{1+W(s)})(\frac{V}{s^2}) = \lim_{s \to 0} (\frac{V}{s})(\frac{s}{s+k}) = 2/1 = 2$$
 
$$\varepsilon = \lim_{s \to 0} s(\frac{1}{1+W(s)})(\frac{V}{s^2}) = \lim_{s \to 0} (\frac{V}{s})(\frac{s}{s+k}) = 2/5 = 0.4$$
 
$$\varepsilon = \lim_{s \to 0} s(\frac{1}{1+W(s)})(\frac{V}{s^2}) = \lim_{s \to 0} (\frac{V}{s})(\frac{s}{s+k}) = 2/10 = 0.2$$

## **2.3** Исследование движения с постоянным ускорением: $g(t) = 0.5t^2$

На рисунках 11 и 12 представлены графики переходных процессов и ошибки при движении с постоянным устокением.

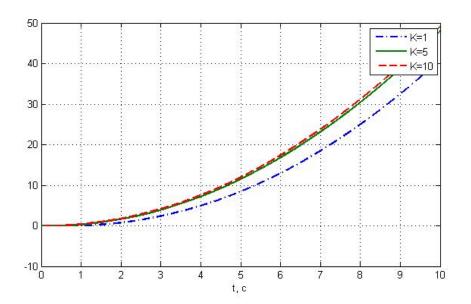


Рис. 11: Графики при различных К

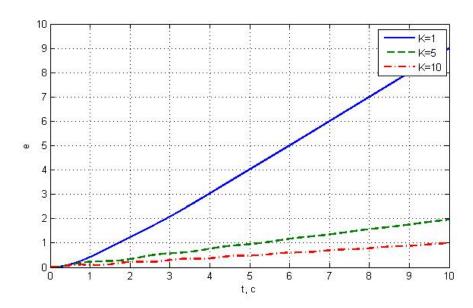


Рис. 12: Графики ошибки при различных К

# 3 Исследование влияния внешних возмущений

На рисунке 13 представлена схема моделирования системы. На рисунка 14 и 15 - графики переходных процессов и грашики ошибки для различных значений  $f_1$  и  $f_2$ .

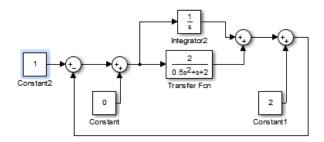


Рис. 13: Схема моделирования

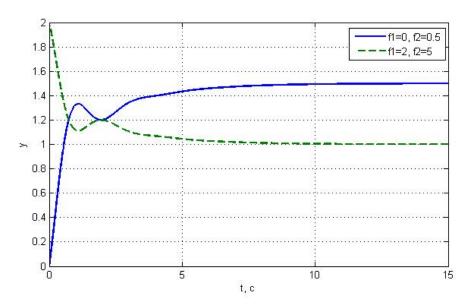


Рис. 14: Графики при различных значениях шумов

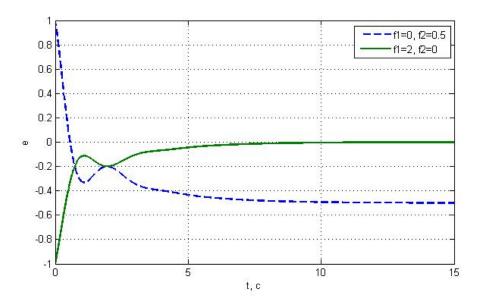


Рис. 15: Графики ошибки при различных значениях шумов

Предельное значение установившейся ошибки  $\varepsilon=-0.5$  Это значение подтверждается аналитическим расчетом:  $\varepsilon=\lim_{s\to 0}(-s(\frac{sW(s)}{s+W(s)})(\frac{F1}{s})+s(\frac{sW(s)}{s+W(s)})(\frac{F2}{s}))=-0.5$ 

# 4 Исследование установившейся ошибки при произвольном входном воздействии

На рисунке 16 предствалена схема моделирования системы. На рисунке 17 график переходного процесса при произвольном входном воздействии  $2+0.1t^2$ .

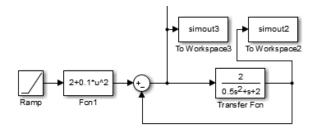


Рис. 16: Схема моделирования

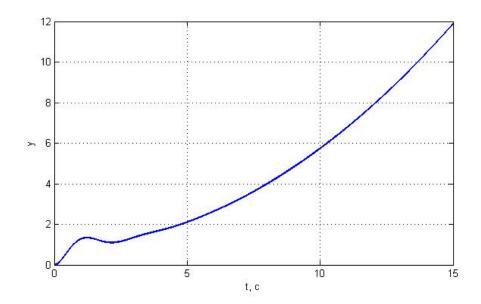


Рис. 17: График переходного процесса при произвольном входном воздействии

Ошибка рассчитывается по формуле:  $e(t)=c0g(t)+c1\frac{d}{dt}g(t)+\frac{c2d^2}{2!dt^2}g(t)$  Где

$$c0=(s)|_{s=0} = 0.5$$

$$c1=\frac{d\Phi(s)}{ds}|_{s=0} = 0.125$$

$$c2=\frac{d^2\Phi(s)}{ds^2}|_{s=0} = 0.0625$$

 $\Phi = \frac{1}{1 + W(s)}$ 

В итоге:  $e(t) = 1 + 0.05t^2 + 0.025t$ 

На рисунке 18 сопоставляется рассчитанная ошибка и ошибка полученая моделированием.

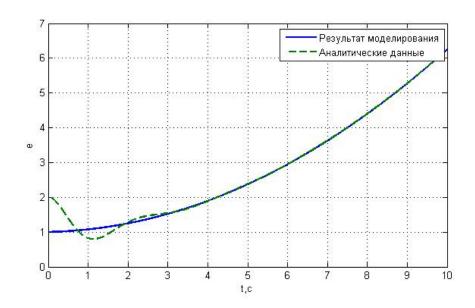


Рис. 18: Графики ошибок

## Выводы

В данной работе были исследованы системы с нулевым и первым порядком астатизма. При моделировании систем при различном входном воздействии и различном коэффициенте усиления были получены графики переходных процессов и графики ошибки. Полученные значения были подтверждены аналитически.

При исследовании системы с астатизмом нулевого порядка при стационарном режиме работы было получено, что при увеличении коэффициента усиления ошибка стремится к нулю. При постоянном ускорении бесконечна.

В системе с астатизмом второго порядка ошибка при статическом воздействии нулевая, а при линейном - конечная. Отсюда можно сделать вывод, что при увеличении порядка астатизма ошибка уменьшается.

Была высчитана ошибка при произвольном входном воздействии. Графики полученные моделрованием и график полученный аналитически совпали.