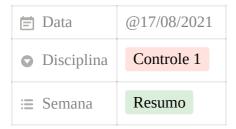


Resumo Controle 1



Sumário

Sumário

Funções de Transferência de Elementos Dinâmicos

Elementos de Primeira e Segunda Ordens

Sistemas de Primeira Ordem

Entrada Degrau para Sistema de Primeira Ordem

Entrada Rampa para Sistema de Primeira Ordem

Entrada Impulso para um Sistema de Primeira Ordem

Sistemas de Segunda Ordem

Entrada Degrau para Sistema de Segunda Ordem

Medidas de Desempenho Para Sistemas de Segunda Ordem

Classificação dos Sistemas

Erro em Regime Permanente

Classificação dos Sistemas

Erro em Regime Permanente para uma Entrada Degrau

Erro em Regime Permanente para uma Entrada Rampa

Erro em Regime Permanente para uma Entrada Parabólica

Erro em Regime Permanente para Entradas Diferentes

Pólos e Zeros

Diagrama de Pólos e Zeros

Estabilidade

Saídas para diferentes Pólos a uma Entrada Impulso

Saídas para diferentes Pólos a uma Entrada Degrau

Controle Proporcional

Controle Integral

Controle Proporcional + Integral

Controle Derivativo

Controle Proporcional + Derivativo

Controle PID

Ajustes de Ganho de Controlador

Método da Curva de Reação do Processo

Método do Ciclo Máximo

Realimentação de Velocidade

Parâmetros

Funções de Transferência de Elementos Dinâmicos

$$a_2d^2rac{ heta_0}{dt^2}+a_1rac{d heta_0}{dt}+a_0 heta_0=b_1 heta_i$$

• A função de transferência G(s) de um sistema linear que descreve o comportamento dinâmico é definia como a ração da transformada de Laplace da variável de saída $\theta_0(s)$ pela transformada de Laplace da variável de entrada $\theta_i(s)$:

$$G(s)=rac{ heta_0}{ heta_i}=rac{b_1}{a_2s+a_1s+a_0}$$

Voltar ao Topo

Elementos de Primeira e Segunda Ordens

- **Ordem do sistema**: A mais alta potência da derivada na equação diferencial ou a mais alta potência de s no denominador
- Forma Geral Sistema de Primeira Ordem no domínio s:
- Forma Geral Sistema de Segunda Ordem no domínio s:

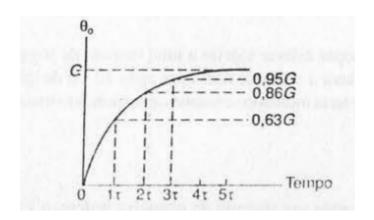
$$G(s) = rac{ heta_o(s)}{ heta_i(s)} = rac{b_0}{a_2 s^2 + a_1 s + a_0} = rac{(b_0/a_0)}{(a_2/a_0) s^2 + (a_1/a_0) s + 1} = rac{b_0 \omega_n^2}{s^2 + 2 \zeta \omega_n s + \omega_n^2}$$

Sistemas de Primeira Ordem

$$G(s) = rac{ heta_o(s)}{ heta_i(s)} = rac{b_0}{a_1s + a_0} = rac{b_0/a_0}{(a_1/a_0) + 1} = rac{G}{ au s + 1}$$

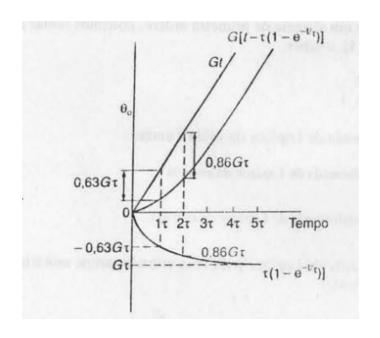
Entrada Degrau para Sistema de Primeira Ordem

• Reposta: $heta_o = G[1 - e^{(-t/ au)}]$



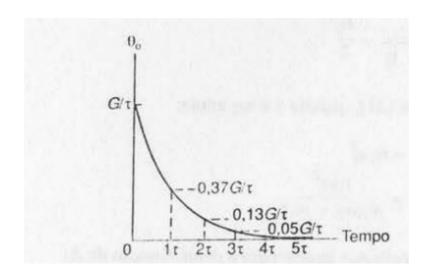
Entrada Rampa para Sistema de Primeira Ordem

• Reposta: $heta_o = G[t - au(1 - e^{-t/ au})]$



Entrada Impulso para um Sistema de Primeira Ordem

• Resposta: $heta_o = G(1/ au)e^{-t/ au}$



Sistemas de Segunda Ordem

$$G(s)=rac{ heta_o(s)}{ heta_i(s)}=rac{b_0}{a_2s^2+a_1s+a_0}=rac{(b_0/a_0)}{(a_2/a_0)s^2+(a_1/a_0)s+1}=rac{b_0\omega_n^2}{s^2+2\zeta\omega_ns+\omega_n^2}$$

Entrada Degrau para Sistema de Segunda Ordem

Característica da resposta de sistemas de 2ª ordem:

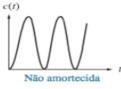
Amortecimento	Classificação	Raízes
$\zeta>1$	Super amortecida	2, Reais
$\zeta=1$	Criticamente Amortecida	1, Reais iguais
$0 < \zeta < 1$	Sub amortecida	2, Complexas
$\zeta = 0$	Não Amortecida	2, Complexas Puras

Resposta

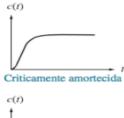
$$\theta_o = b_0[1 - \sin \omega_n t]$$

$$egin{aligned} heta_o &= b_0[1-rac{1}{\sqrt{(1-\zeta^2)}}e^{-(\zeta\omega_n)t}\sin(\omega_n\sqrt{1-\zeta^2}\;t+\phi)],& \cos\phi &= \zeta \end{aligned}$$

$$heta_o = b_0 [1 - e^{(-\omega_n)t} - \omega_n t e^{(-\omega_n)t}]$$



$$heta_0=1+[\mprac{b_0\zeta}{2\sqrt{(\zeta^2-1)}}-rac{b_0}{2}]e^{(-\zeta\omega_n\pm\omega_n\sqrt{(\zeta^2-1)})t}$$





Medidas de Desempenho Para Sistemas de Segunda Ordem

- **Tempo de pico** $\omega t_P = \pi$: Tempo gasto para a resposta ir de 0 ao primeiro valor de pico. Tempo para a resposta oscilatória completar um meio ciclo, π
- **Sobre Sinal**: Quantidade máxima na qual a reposta ultrapassa o valor em regime permanente. Amplitude do primeiro pico.
- Sobre Sinal Percentual $\exp(rac{-\zeta\pi}{\sqrt{(1-\zeta^2)}}) imes 100\%$: Porcentagem do valor em regime permanente
- Primeiro Sobre Sinal: $heta_{ss} \exp(rac{-\zeta\pi}{\sqrt{(1-\zeta^2)}})$
- Segundo Sobre Sinal: $\theta_{ss} \exp(\frac{-2\zeta\pi}{\sqrt{(1-\zeta^2)}})$
- **Razão de Decaimento:** $\exp\left|\frac{-\zeta\pi}{\sqrt{(1-\zeta^2)}}\right|$: Indica a velocidade de decaimento, razão entre a amplitude do segundo sobre sinal e amplitude do primeiro sobre sinal
- ullet Tempo de Estabilização t_s : Tempo gasto para que as oscilações desapareçam, resposta diminuir e ficar dentro de um percentual
- Tempo de Estabilização t_s 2% do valor final: t_s = $4/\zeta \omega_n$
- ullet Tempo de Estabilização t_s 5% do valor final: t_s = $3/\zeta \omega_n$

• Período: 2π / ω_n

• **Número de Oscilações** = tempo de estabilização / período : $2/\pi \, \sqrt{(rac{1}{\zeta^2}-1)}$

Classificação dos Sistemas

- O sistema em malha fechada é considerado tendo realimentação unitária
- Os sistemas são classificados com base na função de transferência do ramo direto com realimentação unitária, a função de transferência de malha aberta de um sistema em malha fechada
- A função de transferência de malha aberta de um sistema com função de transferência do ramo direto G(s) e de realimentação H(s) é calculada por:

$$G_o(s) = rac{G(s)}{1 + G(s)[H(s) - 1]}$$

• A função de transferência de malha aberta de sistemas tem a **forma geral**:

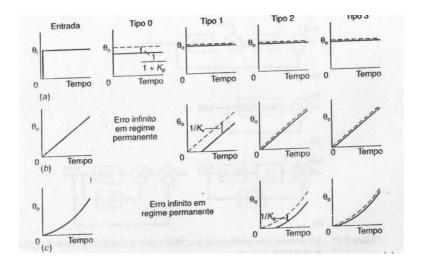
$$\frac{K(s^m + a_{m-1}s^{m-1} + a_{m-2}s^{m-2} + \dots + a_1s + a_0)}{s^q(s^n + b_{n-1}s^{n-1} + b_{n-2}s^{n-2} + \dots + b_1s + b_0)}$$

ullet q é o valor chamado **tipo** ou **classe do sistema.** Identifica o número de fatores 1/s na , ou número de integradores função de transferência de malha aberta

Erro em Regime Permanente

• **Erro**: A diferença entre o sinal de saída de saída, a referência, e o sinal de saída real que ocorre no sistema:

$$E(s) = heta_i(s) - heta_o(s)$$



Classificação dos Sistemas

• A função de transferência de malha aberta de um sistema com função de transferência do ramo direto G(s) e de realimentação H(s) é calculada por:

$$G_o(s)=rac{G(s)}{1+G(s)[H(s)-1]}$$

A função de transferência de malha aberta de sistemas tem a forma geral:

$$\frac{K(s^m + a_{m-1}s^{m-1} + a_{m-2}s^{m-2} + \dots + a_1s + a_0)}{s^q(s^n + b_{n-1}s^{n-1} + b_{n-2}s^{n-2} + \dots + b_1s + b_0)}$$

- *q* é o valor chamado **tipo** ou **classe do sistema**
- Identifica o **número de integradores** ou termos independentes s no denominador (1/s) na **função de transferência de malha aberta**

Erro em Regime Permanente para uma Entrada Degrau

• K_P é chamado **constante de erro de posição**, sem unidades:

$$K_P = \lim_{s o 0} G_0(s)$$

• O erro em regime permanente para um **sistema tipo 0** é:

$$e_{ss}=rac{1}{1+K_P}$$

• Para sistemas de tipo maiores o **erro em regime permanente** é 0

Erro em Regime Permanente para uma Entrada Rampa

• K_V é chamado **constante de erro de velocidade**, e tem unidade s^{-1} :

Resumo Controle 1

7

$$K_V = \lim_{s o 0} s G_0(s)$$

• Para um entrada rampa com uma razão de variação com o tempo de uma constante A, o erro em regime permanente para o **sistema tipo 1** $\acute{\text{e}}$:

$$e_{ss}=rac{A}{K_V}$$

- Para sistemas de tipo maiores o **erro em regime permanente** é 0
- Para sistemas de tipo 1 o **erro em regime permanente** é ∞

Erro em Regime Permanente para uma Entrada Parabólica

• K_A é chamado **constante de erro de erro de aceleração**, e tem unidade s^{-2} :

$$K_A = \lim_{s o 0} s^2 G_0(s)$$

• Se a entrada é parabólica da forma $\frac{A}{s^3}$, onde A é uma constante, o erro em regime permanente para o **sistema tipo 2** é:

$$e_{ss}=rac{A}{K_A}$$

- Para sistemas de tipo maiores o **erro em regime permanente** é 0
- Para sistemas de tipo menores o **erro em regime permanente** é ∞

Erro em Regime Permanente para Entradas Diferentes

 Pelo principio da superposição, o erro em regime permanente é igual a soma dos erros de cada segmento do sinal de entrada

Pólos e Zeros

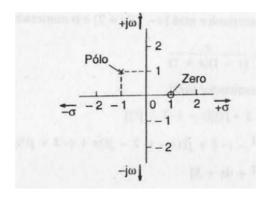
• A função de transferência em malha fechada pode ser representada como:

$$G(s) = rac{K(s+z_1)(s+z_2)...(s+z_m)}{(s+p_1)(s+p_2)...(s+p_n)}$$

- Os **zeros** são as raízes $-z_1, -z_2, ..., -z_m$ do numerador e os valores de s para os quais a função de transferência é zero
- Os **pólos** são as raízes $-p_1, -p_2, ..., -p_n$ do denominador e os valores de s para os quais a função de transferência é infinita

Diagrama de Pólos e Zeros

- Forma de representar os pólos e zeros de uma função de transferência
- O eixo x é a parte real e o eixo y é a parte imaginária
- A posição de um **pólo** é marcada por um X
- A posição de um **zero** é marcada por um O
- ullet O gráfico bidimensional é chamado plano s



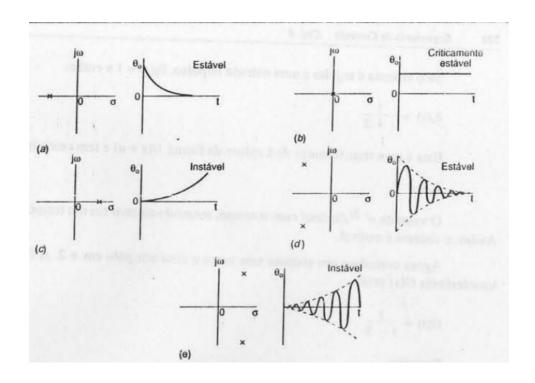
Estabilidade

- Um sistema é **estável** se para entradas finitas (limitadas) ele produz saídas limitadas (limite, saídas que tendem a algum valor)
- Um sistema é instável se para entradas finitas (limitadas) ele não produz saídas limitadas

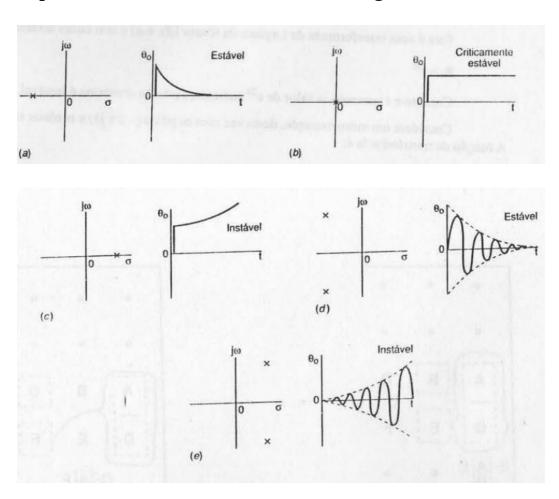
Por Análise de Pólos:

- Estabilidade: Todos os pólos devem ter parte real negativa
- Criticamente Estável: Um ou mais pólos tem parte real zero e nenhuma pode ser positiva
- Instabilidade: Um ou mais pólos tem parte real positiva

Saídas para diferentes Pólos a uma Entrada Impulso



Saídas para diferentes Pólos a uma Entrada Degrau

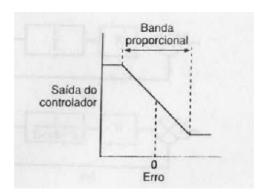


Controle Proporcional

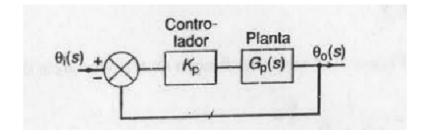
• A saída do controlador é proporcional ao erro e a **constante de ganho proporcional**, K_P . Depende apenas da amplitude do erro no instante de tempo

$$Saida = K_P e$$

- ullet Função de Transferência do Controlador: $G_C(s)=K_P$
- O controlador é um amplificador com ganho constante
- Um ganho constante tende a existir somente para uma certa faixa de erros, chamada banda proporcional



• Sistema com Controle Proporcional:



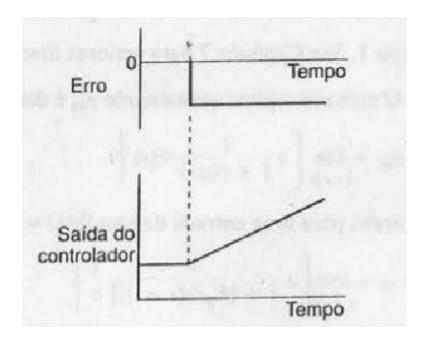
- ullet Função de Transferência: $G_o(s)=K_PG_P(s)$
- Altera os pólos da função
- **Desvantagem**: O controlador não introduz o termo 1/s no ramo direto \rightarrow Se o sistema é do tipo 0, continua sendo do tipo 0 \rightarrow Continua com erro em regime permanente

Controle Integral

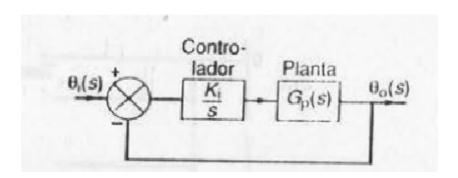
• A saída do controlador é proporcional à integral do sinal do erro e a **constante de ganho** integral, K_I . Tem unidade s^{-1}

$$\mathrm{Sa\'ida} = K_I \int\limits_0^1 e \ dt$$

- Função de Transferência do Controlador: $G_C(s) = rac{K_I}{s}$
- A integral é a área da curva do sinal do erro e aumenta de maneira regular a medida que o erro aumenta
- A saída é proporcional ao acúmulo de efeitos de erros em momentos anteriores



• Sistema com Controle Integral:



- ullet Função de Transferência: $G_o(s)=(rac{K_I}{s})G_P(s)$
- Vantagem: O controlador introduz o termo 1/s no ramo direto → Aumenta o tipo do sistema em 1 → Se o sistema é do tipo 0, o erro em regime permanente desaparece para uma entrada degrau

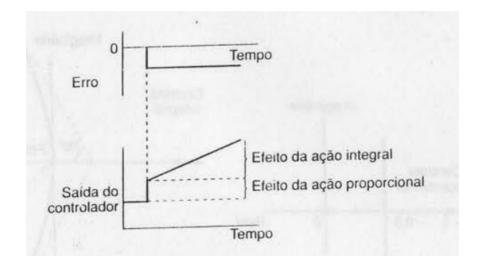
 Desvantagem: Introdução de um pólo na origem, a assíntotas da raízes apontam mais em direção ao semi plano direito to plano s, ou seja, a estabilidade relativa fica reduzida

Controle Proporcional + Integral

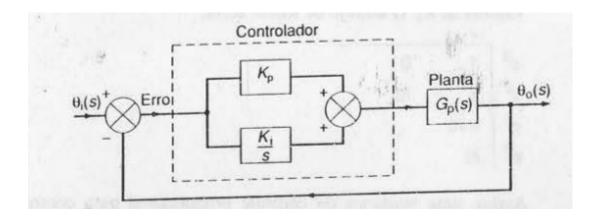
 A redução na estabilidade relativa resultante do controle integral pode ser resolvida pela ação de controle proporcional mais integral

$$ext{Saida} = K_P e + K_I \int\limits_0^t e dt$$

- ullet Função de Transferência do Controlador: $G_C(s)=rac{K_P[s+(K_I/K_P)]}{s}$
- $au_I = K_P/K_I$ é a constante de tempo integral
- A saída do controlador quando existe um erro em degrau



Sistema com Controle Integral + Proporcional:



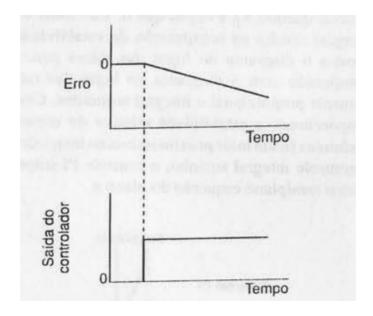
- ullet Função de Transferência: $G_o(s)=(rac{K_P[s+(1/ au_I)]}{s})G_P(s)$
- ullet Vantagem: O fator 1/s aumenta o tipo do sistema para 1 e $\$ remove a possibilidade de um erro em regime permanente para uma entrada degrau
- Desvantagem: Redução da estabilidade relativa, mas não é tão grande no caso do controle integral sozinho

Controle Derivativo

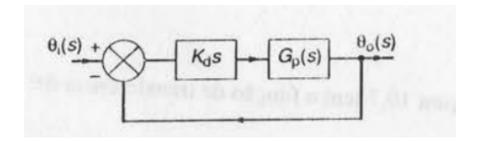
• A saída do controlador é proporcional à taxa de variação do sinal do erro e a **constante** de ganho derivativo, K_D . Tem unidade s

$$\mathrm{Sa\'ida} = K_I \int\limits_0^1 e \; dt$$

- ullet Função de Transferência do Controlador: $G_C(s)=K_D s$
- O controle derivativo é insensível a sinais de erro constantes ou de variação lenta, é usado em combinação com outras formas de controle
- A saída é proporcional à taxa de variação do erro



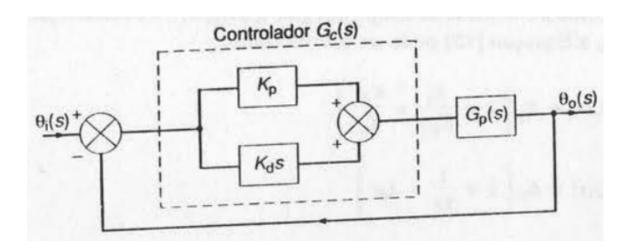
• Sistema com Controle Derivativo:



- ullet Função de Transferência: $G_o(s)=rac{K_DG_P(s)}{1+K_DsG_P(s)}$
- Vantagem: Usado com outras formas de controle, aumenta a velocidade de correção da resposta de um sistema ao erro
- ullet **Desvantagem:** Cancela um termo 1/s e reduz a ordem do sistema em 1
- Na prática, um controle derivativo é obtido usando um **compensador em avanço**. O controlador tem função de transferência: $K(s+z)/(s+p), {
 m com}\; p>z$

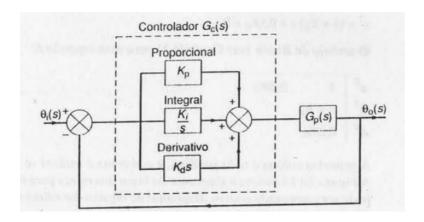
Controle Proporcional + Derivativo

- Função de Transferência: $G_O(s) = (K_P + K_D s) G_P(s) = K_D[(1/ au_D) + s] G_P(s)$
- ullet $au_D=K_P/K_D$ é a constante de tempo derivativo
- ullet Um zero é introduzido em $s=-1 au_D$
- Sem mudanças no tipo do sistemas e no erro permanente
- Sistema com Controle Proporcional + Derivativo:



Controle PID

 Um controlador proporcionai mais derivativo mais integrativo (PID), ou controlador de três termos, em um sistema da forma:



Tem saída: $K_P e + K_I \int\limits_0^1 e dt + K_D rac{de}{dt}$

ullet Função de Transferência do Controlador: $G_C(s)=K_P+rac{K_I}{s}+K_D s$

Como a constante de tempo integral au_i é K_P/K_I e a constante de tempo derivatia au_D é K_P/K_D , então:

- ullet Função de Transferência do Controlador: $G_C(s) = K_P(1+rac{1}{ au_i s}+ au_D s)$
- ullet Função de Transferência de Malha Aberta: $G_O(s)=rac{K_P(au_iS+1+ au_i au_ds^2))G_P(s)}{ au_is}$
- O controlador PID aumenta em 2 o número de zeros e de 1 o número de pólos.
- ullet O fator 1/s aumenta o tipo de 1
- Na prática, é utilizado um compensador em avanço e não um controlador PID ideal

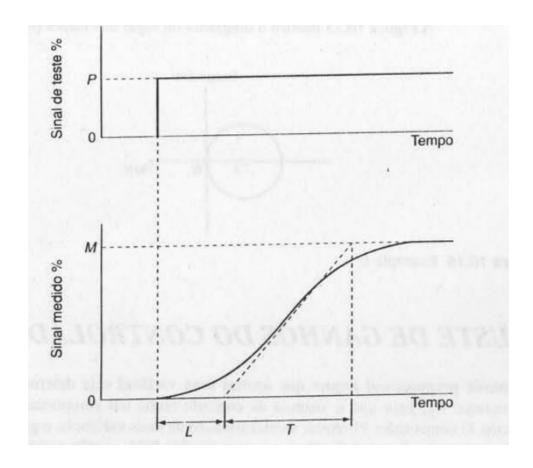
Ajustes de Ganho de Controlador

• **Sintonização:** Processo de selecionar a melhor regulação para o controlador

Método da Curva de Reação do Processo

• Abrir a malha de controle tal que nenhuma ação de controle ocorra

- Aplicar um sinal de entrada de teste e obter um valor de erro
- O sinal de teste deve ser o menor possível
- A curva do sinal medido é chamada **curva de reação do processo**



- O sinal de teste P é expresso como variação na porcentagem de correção
- A variável medida é expressa como a porcentagem da faixa de escala total
- A tangente exibe o gradiente máximo da curva
- O tempo que o sinal de teste começa e a tangente intercepta o eixo do tempo é chamado **tempo de atraso** L

Tabela 10.1 Critério da curva de reação do	processo de Ziegi		
Modo de controle	K _p	<i>K</i> _i	<i>K</i> _d
Proporcional	PIRL	in a married	
Proporcional + Integral	0,9 <i>P/RL</i>	1/3,33L	
Proporcional + Integral + Derivativo	1,2 <i>P/RL</i>	1/2L	0,5

Método do Ciclo Máximo

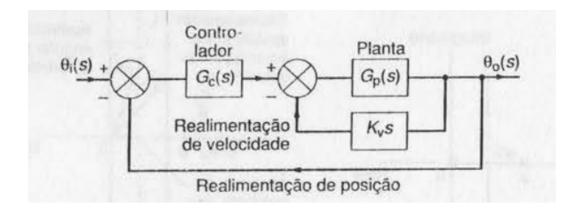
- As ações derivativas e integrativas são reduzidas para seus valores mínimos
- ullet K_P é ajustada para um valor baixo e então é gradualmente aumentada
- Pequenos são distúrbios são aplicados enquanto isso, até gerar oscilações
- O valor crítico da constante K_{PC} é o observado e o período T_C das oscilações

Modo de controle	K _p	Ki	Kd
Proporcional	0,5 Kpc		
Proporcional + Integral	0,45 Kpc	$1,2/T_{\rm C}$	
Proporcional + Integral + Derivativo	0,6 Kpc	2,0/Tc	T _c /8

Realimentação de Velocidade

- Sistemas envolvendo o posicionamento de algum objeto, por exemplo, o braço de um robô, uma característica importante é o sistema responder rapidamente a erros e não produzir oscilações excessivas ou sobre-sinais
- Isso pode ser obtido inserindo um ramo de realimentação dentro do ramo de realimentação principal, a chama realimentação de velocidade
- A saída do ramo de realimentação está ligado é relacionada com a entrada por: ${
 m Saída}=K_V {d heta_o\over dt}$
- ullet Função de Transferência de Realimentação: $H(s)=K_V s$
- ullet K_V é uma constante, o ganho da realimentação
- Realimentação de Posição é usada para designar realimentação do valor da saída, os termos aparecem de denominações anteriores para sistemas de controle de posição de

objetos



- A **realimentação de velocidade** introduz um termo $G_P(s)K_Vs$ no denominador, e portanto, na equação característica. A estabilidade relativa aumenta, o amortecimento aumentou para a mesma frequência angular natural, e esta aumentou para o mesmo amortecimento
- O sobre sinal percentual é: $\exp{(\frac{-\cos{\phi}}{\sqrt{1-\cos^2{\phi}}})} imes 100\% = \exp{(\frac{1}{\lg{\phi}})} imes 100\%$
- Incluir a realimentação de velocidade reduz ϕ para um valor particular de frequência angular natural \rightarrow Uma redução na tg ϕ e no sobre sinal

Parâmetros

Effects of increasing a parameter independently^{[22][23]}

Parameter	Rise time	Overshoot	Settling time	Steady- state error	Stability
K_p	Decrease	Increase	Small change	Decrease	Degrade
K_{i}	Decrease	Increase	Increase	Eliminate	Degrade
K_d	Minor change	Decrease	Decrease	No effect in theory	Improve if K_d small