

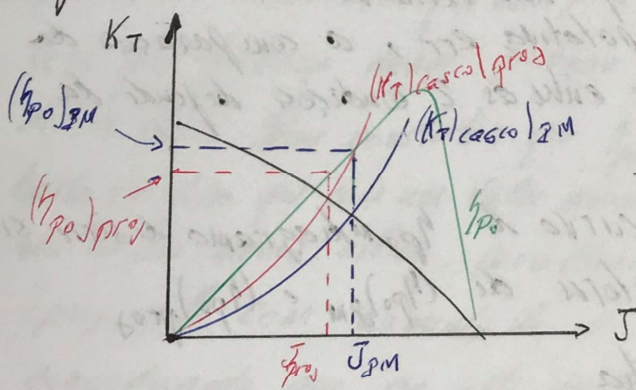
1ª Questão

a) primeira parte: Comparar a rotação do hélice na prova de mar com 74 rpm, que é a rotação para a condição de projeto, isto é, condições médias de casco e mar.

Sabe-se que a rotação de projeto,  $N_{proj}$ , foi obtida, a partir de um valor fixado para o diâmetro do hélice, pela interseção, no diagrama de série sistemática da curva de  $(K_T)_{casco}$  com  $K_T$  do hélice. Para esta situação a função  $(K_T)_{casco}$  é expressa por

$$(K_T)_{casco} \Big|_{proj} = \frac{R_T(V_s)(1+14R)}{\rho(1-t)V_s^2(1-w)^2 D^2} J^2$$

Representando no diagrama de hélice, obtém-se:



$$K_T = T / \rho N^2 D^4$$

$$J = \frac{V(1-w)}{ND}$$

Obtém-se do diagrama  $J_{proj}$ , a partir do qual determina-se  $N_{proj}$

$$N_{proj} = \frac{V_s(1-w)}{J_{proj} D}$$

Para a condição de prova de mar, porém, a função  $(K_T)_{casco}$  é diferente; o valor de  $R_T(V_s)$  é multiplicado por 1, mas

apresentando o fator MR que é a margem de resistência adotada para passar das condições de marco calmo e casco limpo, Prova de Mar, para as condições médias de casco e mar, Condição de Projeto.

Portanto, a curva de  $(K_{rescaso})_{PM}$  fica abaixo da curva correspondente à condição de projeto. Resulta, desta forma, um valor maior do coeficiente de avanço:  $J_{PM} > J_{proj}$   
Em consequência:

$$N_{PM} = \frac{V_s(1-W)}{J_{PM} D} < N_{proj} = \frac{V_s(1-W)}{J_{proj} D}$$

a) segunda parte: Comparação entre eficiência do hélice em prova de mar e condição de projeto

Sabe-se que:  $\eta_p = \eta_{po} \cdot \text{err}$

em que o valor de  $\eta_{po}$ , eficiência do hélice em água aberta é obtida do diagrama em função de  $J$ .

Assim, admitindo-se que não exista variação no valor da eficiência relativa rotativa, err, a comparação da eficiência do hélice entre as 2 condições depende da comparação de  $\eta_{po}$ .

Desenhando-se a curva de  $\eta_{po}$  no diagrama de série sistemática obtêm-se os valores de  $(\eta_{po})_{PM}$  e  $(\eta_{po})_{proj}$

Como se vê na figura mostra:

$$(\eta_{po})_{PM} > (\eta_{po})_{proj}$$

## 1ª Questão

b) Para saber se o navio efetuou a prova de mar com o deslocamento de projeto, é necessário comparar o valor da potência fornecida pelo motor com o valor previsto. Para estimar o valor previsto utiliza-se como referência o valor da potência do motor na condição de projeto.

$$(Pot_m)_{projeto} = \frac{(Potência\ Efetiva)_{proj}}{(Coefic.\ Propulsiva)_{proj}}$$

Admitindo-se que o coeficiente propulsivo tenha o mesmo valor para as duas condições

$$\frac{(Pot_m)_{DM}}{(Pot_m)_{projeto}} = \frac{(Pot\ Efet)_{DM}}{(Pot\ Efet)_{proj}} = \frac{R_T \cdot (V_S) \cdot V_S}{R_T \cdot (V_S) \cdot (1+MR) \cdot V_S}$$

$$\text{Portanto: } (Pot_m)_{DM} = (Pot_m)_{projeto} \cdot \left(\frac{1}{1+MR}\right)$$

Como não se conhece o valor da margem de resistência adotada, consideram-se os valores extremos da faixa 0,15 e 0,25

$$\text{Dado que } (Pot_m)_{proj} = 24.000 \text{ kW}$$

resulta

$$19.200 \text{ kW} \leq (Pot_m)_{DM} \leq 20.900 \text{ kW}$$

Como o valor medido na prova de mar foi de 17.500 kW, conclui-se que o navio estava com deslocamento inferior ao de projeto.

Mesmo considerando que o coeficiente propulsivo na prova de mar é maior que o de projeto, devido ao ganho de  $\eta_{po}$ , como visto no item a, esta diferença não é suficiente para compensar o desvio entre os valores previstos e observado da potência da instalação propulsora.

1ª Questão

c) Sabe-se que:  $c_{cc} = m_{comb} / (Pot)_{m}$

Resulta, então, para a prova de mar:

$$(c_{cc})_{m} = \frac{500.000 \text{ g}}{1/6 \text{ h}} \cdot \frac{1}{17.500 \text{ kW}} = 171 \text{ g/kWh}$$

Ou seja, o valor obtido é maior que o projeto: 16%

d) Para um novo navio, igual ao ensaiado na prova de mar, existe a possibilidade de usar um motor 680 ME em vez do motor 580 ME.

Como o motor 680 tem uma rotação de projeto na baixa, ele possibilita o emprego de um hélice de maior diâmetro. Este hélice de maior diâmetro terá uma maior eficiência  $\eta$ , em consequência, a instalação propulsora terá que fornecer menor potência para manter a velocidade de 18 nós. Para constatar que  $\eta_{p}$  é maior com o motor 680 basta verificar que com um valor maior de  $D$  a curva de  $(K_T)$  vai ter um menor adve, resultando em maior valor de  $J_{proj}$ . E com aumento de  $J$  ocorre aumento de  $\eta_p$  considerando que se está no trecho ascendente da curva.

## 2ª Questão

a) Para a representação dos motores vale a seguinte correspondência:

Motor	Ciclo
IF flex	Otto
IF etanol	Otto
Motor Diesel Alta Rotação de Aspiração Natural	dual
Motor Diesel de Alta Rotação Turboalimentado	dual
Motor Diesel de Média Rotação Turboalimentado	dual

b) Representação dos ciclos nos diagramas  $pV$  e  $Ts$

Para representação dos 5 ciclos em único par de diagramas  $pV$  e  $Ts$ , pode-se desenhar arbitrariamente um deles e, em seguida, construir os outros utilizando as condições especificadas no enunciado.

Seja o ciclo 1 correspondente ao motor IF flex. Coloque-se nos 2 diagramas o ciclo  $A_1 B_1 C_1 D_1$ , observando que é o do motor de menor razão de compressão.

A seguir desenha-se o ciclo 2, do motor IF etanol.

- O ponto  $A_2$  coincide com o ponto  $A_1$  pois:
- os cilindros tem mesmo volume no ponto morto inferior
  - $V_{A_2} = V_{A_1}$  motores de  
- ~~tem mesma pressão~~ de aspiração natural tem mesma pressão inicial:  $P_{A_2} = P_{A_1}$

- tem mesma temperatura inicial:  $T_{A_2} = T_{A_1}$

Assim  $A_2 = A_1$

ponto  $B_2$  : no mesmo isentópica de  $A_2$   
 : como  $V_{A_2}/V_{B_2} = 12 > V_{A_1}/V_{B_1} = 10$

$$V_{B_2} < V_{B_1}$$

ponto  $C_2$  :  ~~$V_{C_2} = V_{B_2}$~~

$$Q_{ad_2}/m_2 = c_v(T_{C_2} - T_{B_2}) = c_v(T_{C_1} - T_{B_1}) = \frac{Q_{ad_1}}{m_1} \quad (*)$$

$$(T_{C_2} - T_{B_2}) = (T_{C_1} - T_{B_1}) \quad \text{Area}(\triangle B_2 C_2 D_3) = \text{Area}(\triangle B_1 C_1 D_1)$$

ponto  $D_2$  :  $s_{D_2} = s_{C_2}$   
 $\sigma_{D_2} = \sigma_{A_2}$

Para o ciclo 3, sabe-se que motores Diesel de alta rotações tem razão de compressão maior que motores IF.

Assim, depois de marcar o ponto  $A_3$

$A_3 = A_1$ , obtém-se  $B_3$

$B_3$   $\left\{ \begin{array}{l} s_{B_3} = s_{A_3} \\ V_{B_3} < V_{B_2} \end{array} \right.$

$$\begin{array}{l} C_3 \\ D_3 \end{array} \left\{ \begin{array}{l} Q_{ad_3} = (Q_{ad})_{v=d} + (Q_{ad})_{p=c} = c_v = \\ m_3 c_v (T_{C_3} - T_{B_3}) + m_3 c_p (T_{D_3} - T_{C_3}) = \frac{Q_{ad_1}}{m_1} \\ = m_2 c_v (T_{C_2} - T_{B_2}) \end{array} \right. \quad (*)$$

Observar que há diversas soluções possíveis para  $B_3$  e  $C_3$  dependendo das parcelas de calor admitido a volume constante

$$\text{Area}(\triangle B_3 C_3 D_3) = \text{Area}(\triangle B_2 C_2 D_1)$$

$E_3$   $\left\{ \begin{array}{l} s_{E_3} = s_{D_3} \\ \sigma_{E_3} = \sigma_{A_3} \end{array} \right.$

Ciclo 4 : É ciclo de motor turbocompungado. Então,

$P_{A4} > P_{A2}$  : Mas os cilindros têm mesmo volume

$$V_{A4} = V_{A2}$$

e a temperatura inicial é a mesma  $T_{A4} = T_{A2}$

ponto B4

$$s_{B4} = s_{A4}$$

mesma isentropia por A4

$$V_{B4} = V_{B3}$$

os motores 3 e 4 são de cilindros iguais

pontos C4 e D4 : Obedecem as mesmas relações vistas para os pontos C3 e D3

Além do mais, a divisão de calor admitido a pressão constante e volume constante é igual a do motor de aspiração natural. Então :

$$\eta_{p4} = P_{e4} / P_{B4} = \eta_{p3} = P_{e3} / P_{B3}$$

$$\eta_{v4} = V_{D4} / V_{C4} = \eta_{v3} = V_{D3} / V_{C3}$$

O calor total admitido por unidade de massa é o mesmo.

Então

$$\left(\frac{Q_{ad}}{m}\right)_4 = \text{Area (5 B4 C4 D4 6 5)} = \left(\frac{Q_{ad}}{m}\right)_3 = \text{Area (4 B3 C3 D3 4 1)}$$

ponto E4

$$s_{E4} = s_{D4}$$

$$s_{E4} = s_{A4}$$

Ciclo 5 : É outro ciclo de motor turbocompungado.

Vamos admitir que sua pressão inicial seja igual à do ciclo 4. Assim, para o ponto A5,

tem-se  $P_{A5} = P_{A4}$  ; e com mesmo volume de cilindro:

$$V_{A5} = V_{A4}$$

Também vale  $T_{A5} = T_{A4} = \dots = T_{A1}$

Como o motor 5 é de média rotação, ele se aproxima mais do Diesel que o motor de alta rotação. Assim, para ter uma pressão máxima igual a do ciclo do motor de alta rotação, ele deve ter menor calor admitido a volume constante, o que resulta em maior razão de compressão.

Portanto:

$$B_5 \left\{ \begin{array}{l} V_{A5}/V_{B5} > V_{A4}/V_{B4} \Rightarrow V_{B5} < V_{B4} \\ s_{B5} = s_{B4} \end{array} \right.$$

$$C_5 \left\{ \begin{array}{l} V_{C5} = V_{B5} \\ P_{C5} = P_{C4} \end{array} \right.$$

$$D_5 \left\{ \begin{array}{l} P_{D5} = P_{D4} \\ \left(\frac{Q_{ad}}{m}\right)_5 = c_v (T_{C5} - T_{B5}) + c_p (T_{D5} - T_{C5}) = \\ = \text{Área}(s_{B5} C_5 D_5 75) = \text{Área} \\ = \text{Área}(s_{B4} C_4 D_4 65) = \left(\frac{Q_{ad}}{m}\right)_4 \end{array} \right.$$

$$E_5 \left\{ \begin{array}{l} s_{E5} = s_{D5} \\ u_{E5} = u_{A5} \end{array} \right.$$

Desta forma estão representados nos diagramas p-v e T-s os ciclos correspondentes aos 5 motores.

c) Comparação entre as eficiências dos ciclos

Na comparação entre os ciclos 1 e 2, que são ciclos Otto, pode-se usar a expressão de eficiência

$$\eta_t = f(\lambda)$$



Como  $\eta_t$  cresce com  $n$  e

$$n_2 = 12 > n_1 = 10$$

$$\text{tem-se } \eta_{t_2} > \eta_{t_1}$$

Mas para as demais comparações, e também para esta, pode-se usar:

$$\eta_t = 1 - \frac{Q_{rj}}{Q_{ad}}$$

Como todos os ciclos têm o mesmo calor admitido por unidade de massa, será mais eficiente aquele que rejeitar a menor quantidade de calor.

Conhecendo pelos ciclos de aspiração natural tem-se:

$$\begin{aligned} Q_{rj_3} &= \text{Area}(1-B_3-C_3-D_3-4-1) < \text{Area}(1-B_2-C_2-3-1) = Q_{rj_2} < \\ &< \text{Area}(1-B_1-C_1-2-1) = \text{Area } Q_{rj_1} \end{aligned}$$

$$\text{Logo } \eta_{t_1} < \eta_{t_2} < \eta_{t_3}$$

Os ciclos 3 e 4 têm os mesmos parâmetros, isto é:

$$n_4 = n_3 ; p_{p_4} = p_{p_3} ; p_{c_4} = p_{c_3}$$

$$\text{Logo } \eta_{t_4} = \eta_{t_3}$$

Para comparação entre os ciclos 4 e 5, aplica-se

$$\text{novamente } \eta_t = 1 - Q_{rj}/Q_{ad}$$

$$Q_{ad_5} = Q_{ad_4}$$

$$\begin{aligned} Q_{rj_5} &= \text{Area}(5-B_5-C_5-D_5-7-5) < \text{Area}(5-B_4-C_4-D_4-6-5) \\ &= Q_{rj_4} \end{aligned}$$

$$\text{Logo } \eta_{t_5} > \eta_{t_4}$$

Sintetizando:

$$\eta_{t_1} < \eta_{t_2} < \eta_{t_3} = \eta_{t_4} < \eta_{t_5}$$

