

# Introdução

---

As turbinas hidráulicas transformam a energia potencial da água armazenada em reservatórios em energia mecânica.

As primeiras turbinas hidráulicas surgiram na antiguidade com os gregos e romanos.

No entanto, as máquinas utilizadas atualmente surgiram no século 19 com o desenvolvimento da hidrodinâmica e a partir dos projetos do professor francês [Claude Burdin](#).

Classificação de Turbinas Hidráulicas				
Tipo	Radial	Axial	Mista	
			Diagonal	Tangencial
Ação	Francis	Kaplan Bulbo	Francis	
Reação				Pelton

As turbinas podem ser classificadas de acordo com a direção do fluxo do fluido no rotor em:

1. Axiais
2. Radiais
3. Mistas

Nas turbinas axiais, o fluxo da água é primordialmente paralelo ao eixo de rotação. A turbina Kaplan é um exemplo de turbina axial.

Nas turbinas radiais o fluxo é primordialmente perpendicular ao eixo de rotação. A turbina Francis é um exemplo de turbina radial.

A principal consideração é o rendimento da turbina em transformar a energia cinética da água em energia mecânica no eixo.

[Anteriormente](#), mostramos que a energia disponível numa usina hidrelétrica está associada à energia potencial da água armazenada.

Contudo, esta energia potencial é transformada em energia cinética ao longo da tubulação até a entrada da turbina.

Por sua vez, esta energia cinética da água é parcialmente transformada em energia cinética no eixo da turbina.

As turbinas hidráulicas são extremamente eficientes mas, como manipulam enormes quantidades de energia, pequenas perdas de eficiência são significativas.

Por isso, existe uma constante preocupação com o aumento da eficiência.

A figura abaixo apresenta a variação do rendimento da turbina hidráulica em função da velocidade de rotação.

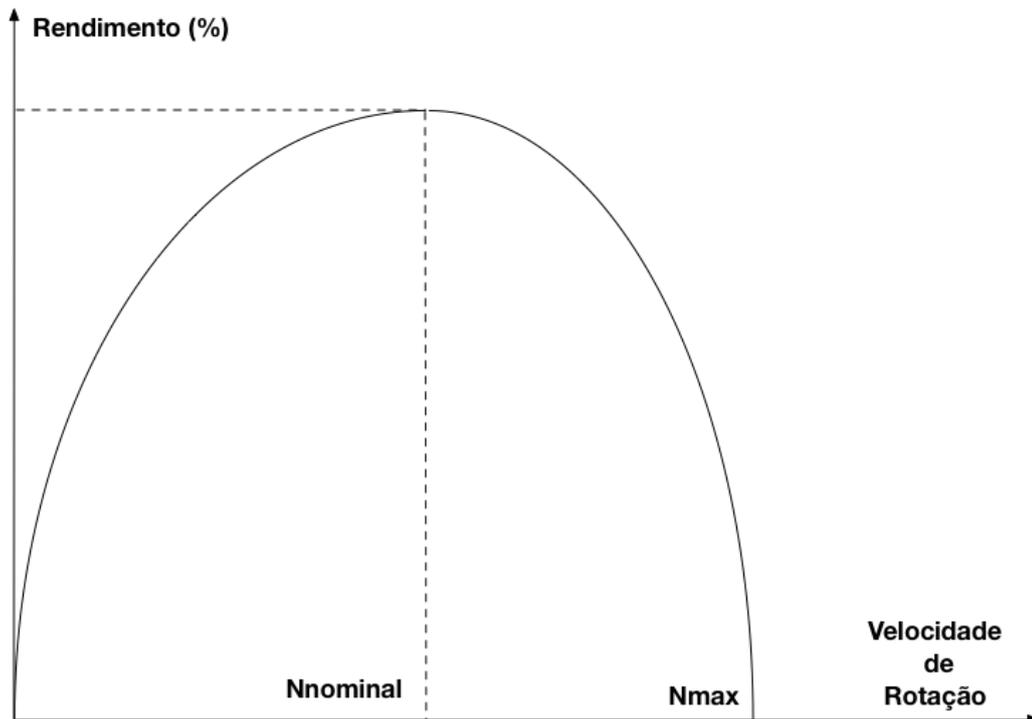
Observa-se que o rendimento máximo está associado a uma determinada velocidade e, por isso, esta velocidade é escolhida como sendo a velocidade nominal da turbina.

Além disso, o rendimento da turbina passa a diminuir após a velocidade máxima até atingir a zero na velocidade máxima da turbina.

Como o rendimento é zero na velocidade máxima, a turbina não gera mais energia nesta condição.

Contudo, esta velocidade é extremamente importante na prática porque é representa a velocidade que a turbina atinge no caso de curto circuitos trifásicos próximos ao gerador. Por isso, esta velocidade máxima também é chamada de **velocidade de disparo**.

### Varição do Rendimento da Turbina com a Velocidade de Rotação



# Características das Turbinas Hidráulicas

---

A Turbina Hidráulica é projetada para com rendimento máximo em determinadas Vazão(Q), Queda(H) e velocidade de rotação(N) nominais.

Este rendimento é dado por:

$$\eta_t = \frac{P_m}{Q_t \cdot H_t}$$

Onde:

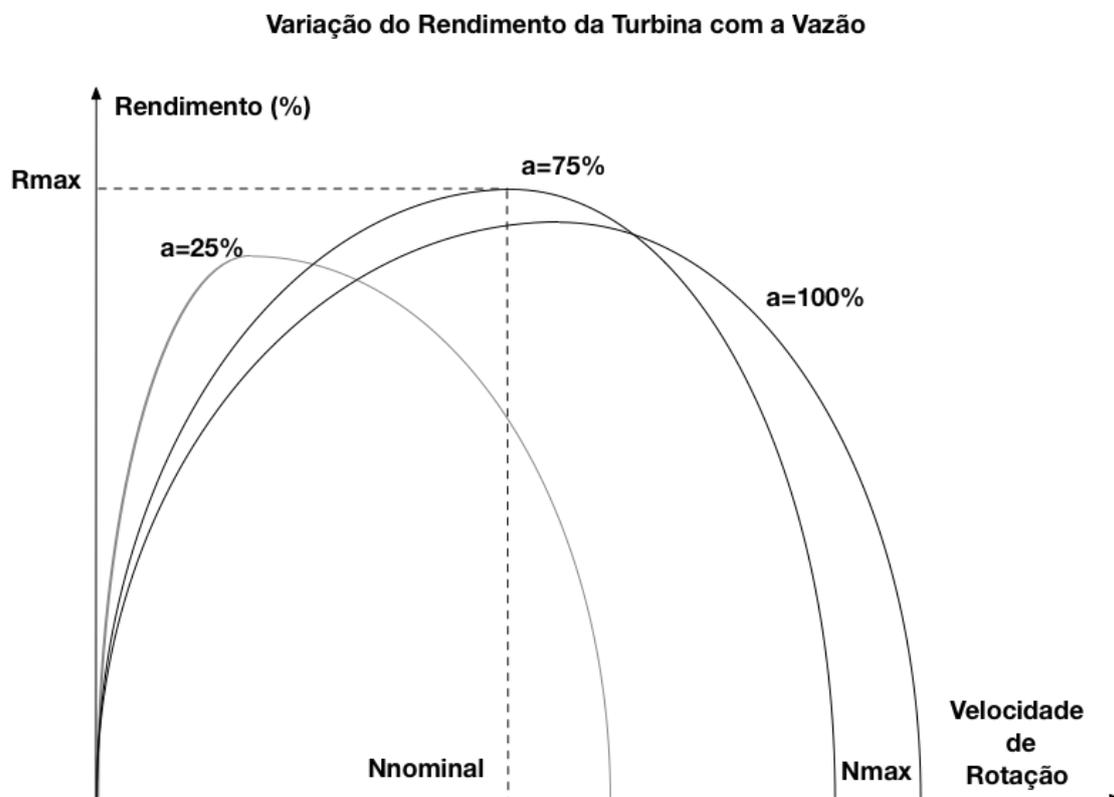
- $P_m$  é a potência mecânica no eixo da turbina[kW];
- $\eta_t$  é o rendimento mecânico da turbina;

- $Q_t$  é a vazão na entrada da turbina[m<sup>3</sup>/s];
- $H_t$  é a queda na entrada da turbina[m];

As curvas características das turbinas hidráulicas, incluindo seu rendimento, não podem ser determinadas teoricamente.

A vazão nas turbinas é controlada pela abertura das válvulas de controle e a figura abaixo apresenta a variação do rendimento em função da abertura de da velocidade.

Observa-se que o ponto de máximo rendimento varia com a vazão e com a velocidade de rotação.



Portanto, cada curva deve ser determinada experimentalmente e, para reduzir o custo de desenvolvimento, modelos reduzidos são utilizados nessas medições.

As grandes questões são:

- Irá a máquina real se comportar como o modelo?
- Como fazer o modelo reduzido

# Análise Dimensional de Turbinas Hidráulicas

---

A turbina hidráulica é projetada para obter o máximo de energia de uma determinada vazão  $Q$ , altura  $H$  e velocidade de rotação  $N$ .

Por isso, é fundamental conhecer do rendimento em função desses parâmetros.

As variáveis de interesse nas turbo máquinas são apresentadas na Tabela abaixo.

Grandeza	Símbolo	Dimensões	Unidade
Fluxo	$Q$	$L^3t^{-1}$	$m^3/s$
Energia Específica	$E$	$L^2t^{-2}$	$m^2/s^2$
Potência	$P$	$ML^2t^{-3}$	$kg \cdot m^2/s^3$
Velocidade Rotação	$N$	$t^{-1}$	$1/s$
Dimensão	$D$	$L$	$m$
Densidade	$\rho$	$ML^{-3}$	$kg/m^3$
Viscosidade	$\mu$	$ML^{-1}t^{-1}$	$kg/(m \cdot s)$

Essas variáveis podem ser agrupadas nas seguintes variáveis adimensionais:

$$\Phi = \frac{Q}{N \cdot D^3}$$

$$\Psi = \frac{g \cdot H}{(N \cdot D)^2}$$

$$\Pi = \frac{P}{N^3 \cdot D^5}$$

$$\Upsilon = \frac{\rho \cdot N \cdot D^2}{\mu} = \frac{N \cdot D^2}{\nu}$$

Onde:

- $\Phi$  é o coeficiente de fluxo;
- $\Psi$  é o coeficiente de queda ou energia;
- $\Pi$  é o coeficiente de potência;
- $\Upsilon$  é o coeficiente de Reynolds.

Combinando os coeficientes de queda e potência de modo a eliminar  $D$ , obtemos a seguinte grandeza adimensional chamada de velocidade específica.

$$N_s = \frac{N \cdot \sqrt{P}}{\sqrt{\rho} \cdot (g \cdot H)^{5/4}}$$

onde:

- $N_s$  é a velocidade específica da turbina [adimensional].

## Similaridade

A comparação de turbinas iguais ou geometricamente semelhantes só pode ser feita quando existe similaridade geométrica e hidrodinâmica.

Quando isto ocorre, podemos dizer que o **rendimento mecânico é igual** e as seguintes relações são válidas:

$$\frac{Q_1}{Q_2} = \sqrt{\frac{H_1}{H_2}} = \left(\frac{D_1}{D_2}\right)^2$$

$$\frac{N_1}{N_2} = \sqrt{\frac{H_1}{H_2}} = \frac{D_2}{D_1}$$

$$\frac{P_1}{P_2} = \frac{Q_1 \cdot H_1}{Q_2 \cdot H_2} = \left(\frac{H_1}{H_2}\right)^{3/2} = \left(\frac{D_1}{D_2}\right)^2$$

## Normalização - Velocidade Específica

A base normalmente utilizada para apresentação de dados de turbinas hidráulicas utiliza a altura de queda  $H$  igual a 1 m. Por isso, as grandezas normalizadas para esta queda são chamadas de grandezas unitárias.

A partir das relações anteriores, as grandezas unitárias são dadas pelas seguintes expressões:

$$N_i = \frac{N}{\sqrt{H}}$$

$$Q_i = \frac{Q}{\sqrt{H}}$$

$$P_i = \frac{P}{(H)^{3/2}}$$

Se, nestas condições, se considerarmos a potência unitária, a velocidade específica passa a ser dada por:

$$N_s = \frac{N \cdot \sqrt{P}}{(H)^{5/4}}$$

Onde:

- $N_s$  é a velocidade específica [rpm].

Esta expressão é exatamente igual à expressão adimensional da velocidade específica mas sem a densidade da água e a aceleração da gravidade.

Contudo, cuidados especiais devem ser tomados com as unidades utilizadas porque, dependendo das unidades escolhidas, o valor numérico da velocidade específica será diferente.

Por exemplo, se utilizarmos o cv como unidade de potência, a velocidade específica será 1,166 maior do que o valor quando utilizamos kw.

A tabela abaixo apresenta as velocidades específicas e quedas normalmente utilizados para os diversos tipos de turbina.

Observa-se que, as turbinas Pelton são utilizadas em usinas de queda elevada, as turbinas Francis em usinas de queda intermediária e as turbinas Kaplan e de pás em usinas de baixa queda.

<u>Aplicação de Turbinas</u>			
<b>Tipo de Turbina</b>		<b>Ns(rpm)</b>	<b>H(m)</b>
<b>Pelton</b>	1 jato	18	800
	1 jato	18-25	800-400
	1 jato	26-35	400-100
	2 jato	36-50	800-400
	2 jato	51-71	400-100
	4 jato	40-71	400-100
	6 jato	71-90	500-100
<b>Francis</b>	muito lenta	55-70	600-200
	lenta	71-120	200-100
	normal	121-200	100-70
	rápida ou Deriaz	201-300	70-25
	extra-rápida	301-450	25-15
<b>Kaplan, Bulbo, Propeller, Tubulares e Straflo</b>	8 pás	250-320	70-50
	7 pás	321-430	50-40
	6 pás	431-530	40-30
	5 pás	534-620	30-20
	4 pás	624-..	30

# Normalização - Velocidade Padrão

Conforme visto anteriormente, a utilização da velocidade específica requer a medição ou conhecimento da potência da turbina. Isto nem sempre é possível, principalmente durante o desenvolvimento da turbina.

Por isso, alguns autores utilizam a vazão de 1m<sup>3</sup>/s ao invés da potência 1cv (ou outra unidade de potência) como base para normalizar as grandezas da turbina.

Neste caso, teremos que:

$$n_p = \frac{n \cdot \sqrt{Q}}{H^{3/4}}$$

$$P_p = \frac{P}{Q \cdot H}$$

$$D_p = D \cdot \frac{H^{1/4}}{Q}$$

Portanto, a relação entre a velocidade específica e a velocidade padrão será dada por:

$$n_p = n_s \cdot \sqrt{\frac{0,075}{\eta}}$$

Observa-se que a relação entre as duas grandezas é o rendimento e esta expressão é válida para correlacionar valores de  $n_s$  calculados em cv.

## Normalização - Velocidade periférica

Do ponto de vista de mecânica dos fluidos, mais importante do que a velocidade de rotação é a velocidade periférica da turbina.

Por isso, alguns autores utilizam a velocidade específica em função da velocidade periférica.

A velocidade periférica é dada pela seguinte expressão:

$$v_p = \frac{\pi \cdot D \cdot n}{60}$$

Onde:

- D é o diâmetro do rotor da turbina[m];
- n é a velocidade de rotação da turbina[rpm]

Substituindo o valor da velocidade de rotação, obtida a partir da expressão acima, na expressão da velocidade específica, teremos que:

$$N_s = \frac{N \cdot \sqrt{P}}{(H)^{5/4}} = \frac{60 \cdot v_p}{\pi \cdot D} \cdot \frac{\sqrt{\gamma \cdot \eta \cdot Q \cdot H}}{(H)^{5/4}} = \frac{60 \cdot v_p}{\pi \cdot D} \cdot \frac{\sqrt{\gamma \cdot \eta \cdot Q}}{(H)^{3/4}}$$

Multiplicando o numerador e denominador por  $\rho g$  teremos que:

$$N_s = \frac{60 \cdot v_p}{\pi \cdot D} \cdot \frac{\sqrt{\gamma \cdot \eta \cdot Q}}{(H)^{3/4}} \cdot \frac{\sqrt{2 \cdot g}}{\sqrt{2 \cdot g}} = \frac{60 \cdot \sqrt{2 \cdot g}}{\pi} \cdot \frac{v_p}{\sqrt{2 \cdot g \cdot H}} \cdot \sqrt{\gamma \cdot \eta} \cdot \sqrt{\frac{Q}{D^2 \cdot \sqrt{H}}}$$

Definindo o **coeficiente de velocidade periférica** da turbina como sendo a velocidade periférica dividida pela velocidade do teorema de Torricelli,

$$K_{vp} = \frac{v_p}{\sqrt{2 \cdot g \cdot H}}$$

e o **fator de engolimento** da turbina como sendo:

$$Q_{II} = \frac{Q}{D^2 \cdot \sqrt{H}}$$

A velocidade específica será dada por:

$$N_s = \frac{60 \cdot \sqrt{2 \cdot g}}{\pi} \cdot K_{vp} \cdot \sqrt{Q_{II}}$$

Como o coeficiente de velocidade periférica é um dado conhecido de projeto das turbinas, utiliza-se esta expressão para determinar o diâmetro da turbina.

## Fórmulas de Correção do Rendimento

Na prática, a modelagem de protótipos e modelos em escala apresenta alguns erros. Por isso, existem diversas fórmulas empíricas que

procuram corrigir estes erros. As mais utilizadas encontram-se a seguir.

## Moody

$$\frac{1-\eta}{1-\eta_m} = \left(\frac{D_m}{D}\right)^n$$
$$\frac{1-\eta}{1-\eta_m} = \left(\frac{D_m}{D}\right)^{0,25} \cdot \left(\frac{H_m}{H}\right)^{0,01}$$

Onde:

- O índice m representa a grandeza do modelo.
- n é igual a 0,20

Estas expressões são aplicáveis apenas para turbinas de reação - Francis.

## Pfleiderer

$$\frac{1-\eta}{1-\eta_m} = \left(\frac{Re_m}{Re}\right)^{0,01} \cdot \left(\frac{D_m}{D}\right)^{0,25}$$

## Hutton

$$\frac{1-\eta}{1-\eta_m} = 0,3 + 0,7 \cdot \left(\frac{Re_m}{Re}\right)^{0,2}$$

A expressão de Hutton deve ser aplicada apenas a turbinas axiais.

## Ackeret

$$\frac{1-\eta}{1-\eta_m} = 0,5 \cdot \left( \frac{\text{Re}_m}{\text{Re}} \right)^{0,2}$$