

# A FLEXÃO NORMAL COMPOSTA E SEUS CASOS PARTICULARES (1ª PARTE)

\* Guilherme Viana Dantas

O objetivo do presente trabalho é apresentar uma formulação para a flexão normal simples, compressão centrada, flexo-tração e flexo-compressão de seções de concreto armado como casos particulares da flexão normal composta.

## 1. INTRODUÇÃO

O autor deste trabalho tem observado ao longo de alguns anos como profissional da área de estruturas e, principalmente, como professor de concreto armado, que o tratamento dado na literatura existente, dos casos de solicitação citados acima são, em sua maioria, formulações isoladas, quando na verdade podem ser tratados através de uma única formulação. Senão vejamos.

A formulação apresentada é válida para qualquer tipo de seção transversal, desde que contenha pelo menos um eixo de simetria e que este coincida com o traço do plano de ação dos esforços com o plano da seção transversal. Os esforços externos são supostos aplicados no centro de gravidade da seção.

Para simplificar o tratamento algébrico, empregar-se-á exclusivamente o diagrama retangular de tensões para o concreto (Fig. 1).

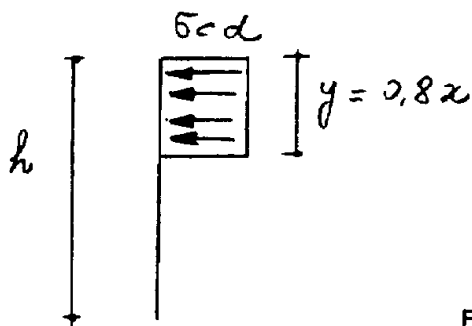


FIG. 1

Para os Aços da Classe A, adotar-se-á o diagrama da Fig. 2.

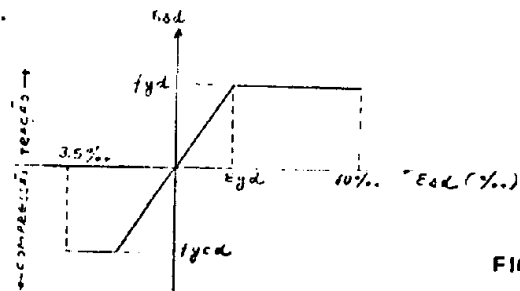


FIG. 2

E para os Aços da Classe B, adotar-se-á o diagrama simplificado da Fig. 3.

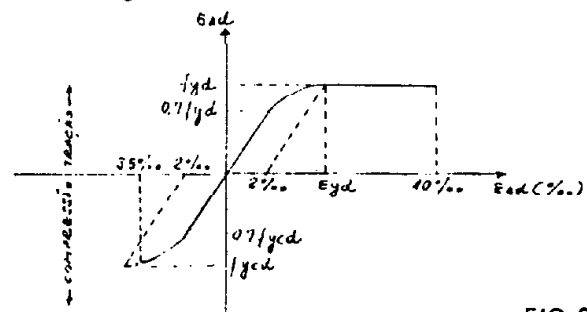


FIG. 3

Quanto aos domínios de deformações, representativos do conjunto dos diversos diagramas de deformações possíveis numa seção transversal, correspondentes a um estado li-

\* Engo. Civil, M. Sc., Prof. da UNIFOR.

mite último, de ruptura convencional do concreto ou de deformação plástica excessiva da armadura, ilustra-se-ão na Fig. 4.

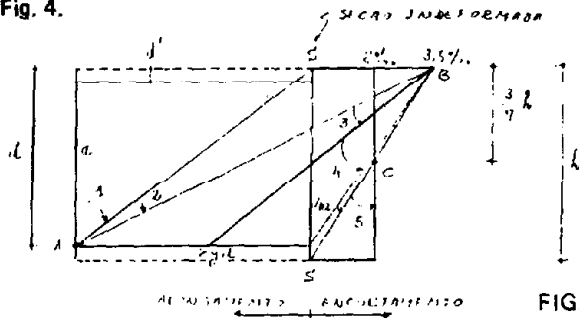


FIG. 4

## 2. ARMADURAS EM UMA OU DUAS BORDAS

Seja a seção genérica da Fig. 5.

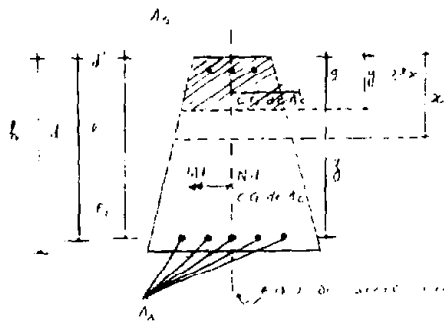


FIG. 5.

### NOTAÇÕES

- $A_c$  = Área bruta da seção de concreto
- $A'_c$  = Área comprimida de concreto
- $\overline{\sigma}_{cd}$  =  $0,85 f_{cd}$  ou  $0,80 f_{cd}$  - tensão de cálculo no concreto
- $R_{cc}$  =  $A'_c \overline{\sigma}_{cd}$  - resultante de compressão no concreto
- $g$  = Distância de  $R_{cc}$  à borda mais encurtada; em virtude do diagrama retangular de tensões no concreto,  $g$  coincide com o centro de gravidade de  $A'_c$
- $N_d$  = Esforço normal de cálculo, aplicado no centro de gravidade de  $A_c$
- $M_d$  = Momento fletor de cálculo
- $A_{s1}$  = Área total de armadura tracionada pelo efeito exclusivo do momento fletor
- $A_{s2}$  = Área total de armadura comprimida pelo efeito exclusivo do momento fletor
- $\overline{\sigma}_{s1d}$  = Tensão de cálculo na armadura  $A_{s1}$
- $\overline{\sigma}_{s2d}$  = Tensão de cálculo na armadura  $A_{s2}$
- $d$  = Distância de  $A_{s1}$  à borda mais afastada (altura útil da seção no caso de vigas)
- $e_1$  = Distância de  $A_{s1}$  ao centro de gravidade de  $A_c$
- $e_2$  = Distância de  $A_{s2}$  ao centro de gravidade de  $A_c$
- $d'$  = Distância de  $A_{s2}$  à borda mais próxima
- $h$  = Maior dimensão da seção na direção de  $M_d$
- $y$  =  $0,8x$  - altura de  $A_{cc}$
- $x$  = Posição da linha neutra
- $A_s$  = Área total de armadura ( $A_s = A_{s1} + A_{s2}$ )

### COEFICIENTES ADIMENSIONAIS:

Definam-se os coeficientes:

$$\nu = \frac{N_d}{\overline{\sigma}_{cd} \cdot A_c}; \quad \mu = \frac{M_d}{\overline{\sigma}_{cd} \cdot A_c \cdot h}$$

$$\beta_1 = \frac{\overline{\sigma}_{s1d}}{\overline{\sigma}_{cd}}; \quad \beta_2 = \frac{\overline{\sigma}_{s2d}}{\overline{\sigma}_{cd}}$$

$$\rho_1 = \frac{A_{s1}}{A_c}; \quad \rho_2 = \frac{A_{s2}}{A_c}; \quad \rho = \frac{A_s}{A_c}$$

$$\alpha_x = \frac{x}{h}; \quad \alpha_y = \frac{y}{h}$$

$$\alpha_{e1} = \frac{e_1}{h}; \quad \alpha_{e2} = \frac{e_2}{h}$$

$$\delta' = \frac{d'}{h}; \quad \delta = \frac{d}{h}$$

$$\psi = \frac{A'_c}{A_c}; \quad \bar{\psi} = \frac{A'_c}{A_c} \cdot \frac{g}{h} = \psi \cdot \alpha_g$$

### CONVENÇÃO DE SINAIS:

- Compressão: +
- Tracção: -
- Encurtamento: +
- Alongamento: -
- $M_d$ : Considerar sempre positivo

### FORMULAS GERAIS:

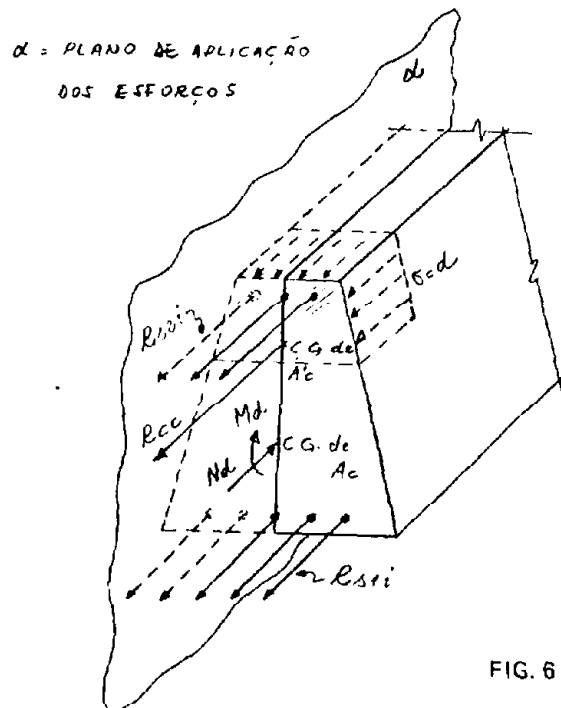


FIG. 6

TEMOS

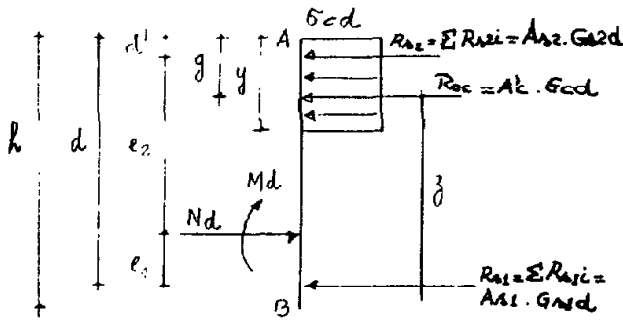


FIG. 7

I) Equação de equilíbrio das forças normais:

$$\Sigma F = 0 \quad N_d = R_{cc} + R_{s1} + R_{s2}$$

ou

$$N_d = A'c \cdot \sigma_{cd} + A_{s1} \cdot \sigma_{s1d} + A_{s2} \cdot \sigma_{s2d}$$

Dividindo por  $(\sigma_{cd} \cdot A_c)$ , vem

$$\nu = \psi + \rho_1 \cdot \beta_1 + \rho_2 \cdot \beta_2 \quad (1)$$

II) Equação de equilíbrio de momentos:

$$\begin{aligned} \Sigma M_A = 0 \quad N_d(e_2 + d') - M_d &= R_{cc} \cdot g + R_{s1} \cdot d + R_{s2} \cdot d' \\ \text{ou} \\ N_d(e_2 + d') - M_d &= A'c \cdot \sigma_{cd} \cdot g + A_{s1} \cdot \sigma_{s1d} \cdot d + \\ &+ A_{s2} \cdot \sigma_{s2d} \cdot d' \end{aligned}$$

Dividindo por  $(\sigma_{cd} \cdot A_c \cdot h)$ , vem,

$$\nu (\alpha_{e2} + \delta') - \mu = \bar{\psi} + \rho_1 \cdot \beta_1 \cdot \delta + \rho_2 \cdot \beta_2 \cdot \delta' \quad (2)$$

Resolvendo o sistema formado por (1) e (2), tem-se:

$$\rho_1 = \frac{\alpha_{e2} \cdot \nu - \mu - \bar{\psi} + \psi \cdot \delta'}{\beta_1 (\alpha_{e1} + \alpha_{e2})} \quad (3)$$

$$\rho_2 = \frac{\alpha_{e1} \cdot \nu + \mu + \bar{\psi} - \psi \cdot \delta}{\beta_2 (\alpha_{e1} + \alpha_{e2})} \quad (4)$$

E assim

$$A_{s1} = \rho_1 \cdot A_c \quad (5)$$

$$A_{s2} = \rho_2 \cdot A_c \quad (6)$$

### OBSERVAÇÕES:

— As fórmulas (3) e (4) são generalizadas, fornecem portanto as armaduras concentradas em uma ou duas bordas para quaisquer combinações de carga e ou momento.

— Observe que as forças resistentes na seção foram supostas positivas (de compressão). Resultando-se, na resolução do problema, sinal negativo, tratar-se-á de tração.

— As equações de compatibilidade fornecerão as deformações com seus valores algébricos.

— O dimensionamento com armaduras em até duas bordas é mais utilizado para o cálculo de vigas e lajes, contudo (porém não é conveniente) pode ser utilizado para o cálculo de pilares.

### 3. FLEXÃO NORMAL SIMPLES COM ARMADURA SIMPLES:

TEMOS:

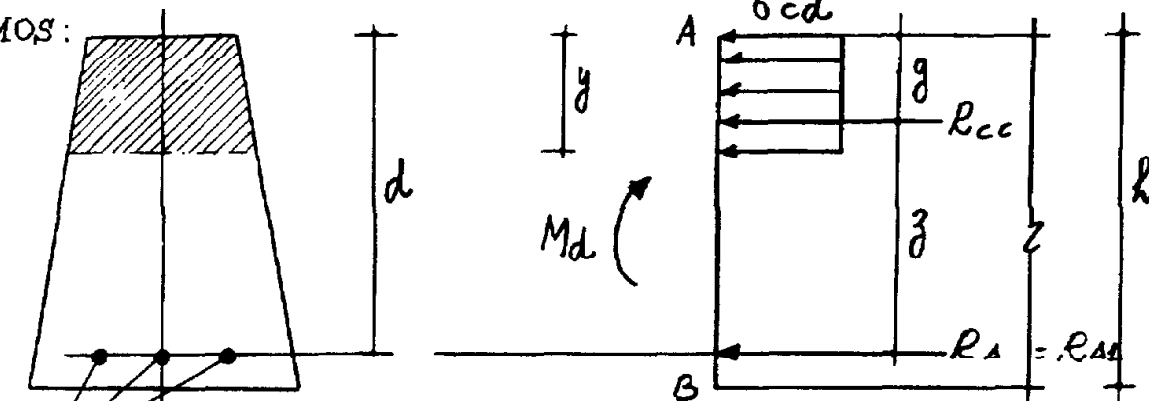


FIG. 8

$$A_s = A_{s1}$$

Da equação de equilíbrio das forças, vem:

$$\Sigma F = 0 \quad 0 = R_{cc} + R_{s1}$$

$$0 = A'c \cdot \sigma_{cd} + A_{s1} \cdot \sigma_{s1d}$$

$$0 = \psi + \rho_1 \cdot \beta_1$$

(7)

Da equação de equilíbrio de momentos, vem:

$$\rho = \rho_1 = -\frac{\psi}{\beta_1} \quad (8)$$

$$\Sigma M_A = 0 \Rightarrow -Md = Rcc.g + Rsl.d$$

$$-Md = A'c \cdot \bar{\sigma}cd.g + As1 \cdot \bar{\sigma}sl.d \text{ ou}$$

$$-\mu = \bar{\psi} + \rho1 \cdot \beta1 \cdot \delta \quad (9)$$

Substituindo  $\rho1$  pelo valor dado em (8), vem:

$$\text{ou } -\mu = \bar{\psi} - \psi \cdot \delta \quad (10)$$

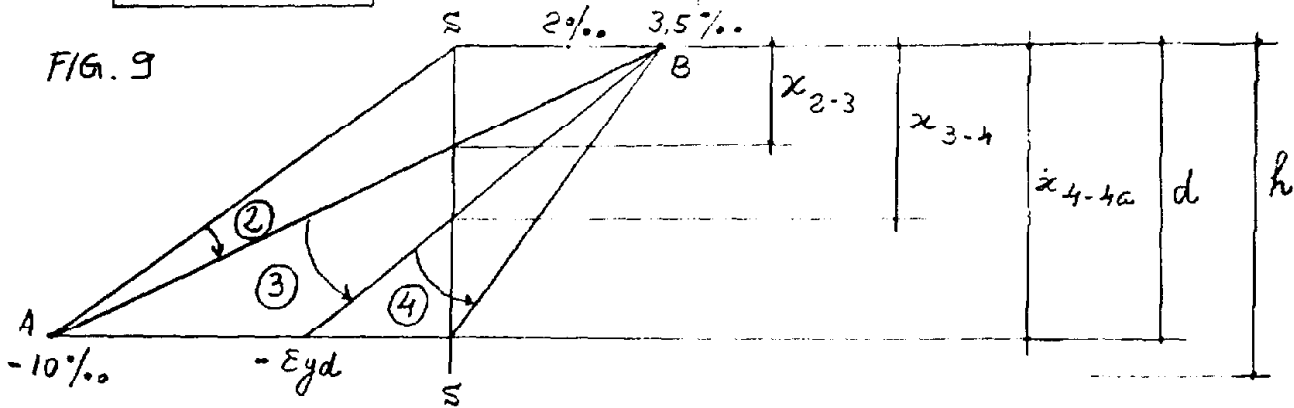
$$\mu = -\bar{\psi} + \psi \cdot \delta \quad (11)$$

A equação (8) fornece a taxa de armadura e a equação (10) (ou 11) fornece a posição da linha neutra.

Observe que as equações anteriores são casos particulares, ou seja, fazendo-se  $\nu = 0$  e  $\rho2 = 0$  nas equações (1) e (2), obtêm-se as equações (7) e (9).

### POSIÇÃO DA LINHA NEUTRA:

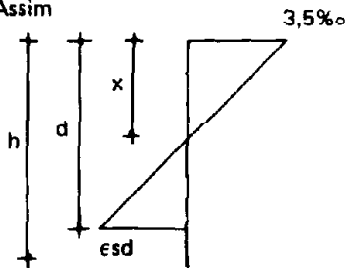
Os casos de flexão normal simples com armadura simples encontram-se no domínio 2, domínio 3 (seção subarmada) e domínio 4 (seção superarmada), (v. Fig. 9).



A posição da linha neutra pode ser fixada, de forma adimensional, pelo coeficiente.

$$\alpha_x = \frac{x}{h}$$

Assim



$$\frac{3,5}{x} = \frac{3,5 + /esd/}{d}$$

$$x = \frac{3,5}{3,5 + /esd/} d$$

$$\alpha_x = \frac{3,5}{3,5 + /esd/} \frac{d}{h}$$

Fazendo,  $\frac{3,5}{3,5 + /esd/} = \xi \quad (12)$

Então  $\alpha_x = \xi \cdot \delta \quad (13)$

Portanto,

$$\alpha_{x_{2-3}} = 0,259 \delta = \xi_{2-3} \cdot \delta \quad (14)$$

$$\alpha_{x_{3-4}} = \frac{3,5}{3,5 + \epsilon y d} \delta = \xi_{3-4} \cdot \delta \quad (15)$$

$$\alpha_{x_{4-4a}} = \delta \quad (16)$$

A situação desejável para projeto é fixar para  $\alpha_x$  o valor de  $\alpha_{x_{3-4}}$ , pois, nessa situação os dois materiais (concreto e aço) são aproveitados inteiramente, não há risco de ruína não-avisada e, em geral, corresponde ao dimensionamento econômico, ou não está muito longe dele.

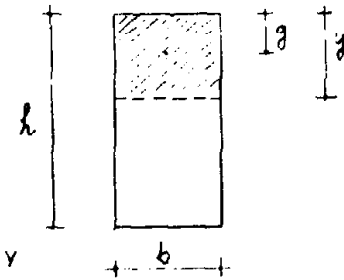
Quando, na flexão simples,  $\alpha_x \neq \alpha_{x_{3-4}}$ , escolhe-se  $\alpha_x < \alpha_{x_{3-4}}$ , pois as peças que chegam ao estado limite último com  $\alpha_x > \alpha_{x_{3-4}}$  se encontram no domínio 4 e conduzem a rupturas frágeis (não-avisadas), portanto, devem ser evitadas.

### VALORES DE $\psi$ E $\bar{\psi}$ PARA SEÇÃO RETANGULAR:

$$A'c = b \cdot y$$

$$Ac = b \cdot h$$

$$g = y/2$$



$$\psi = \frac{A'c}{Ac} = \frac{b \cdot y}{b \cdot h} = \frac{y}{h}$$

$$\psi = \alpha \cdot y \quad (17)$$

$$\bar{\psi} = \psi \cdot \alpha g = \alpha y \cdot \frac{g}{h} = \alpha y \cdot \frac{y}{2h} = \alpha y \cdot \frac{\alpha y}{2}$$

$$\bar{\psi} = \alpha y^2/2 \quad (18)$$

**ALTURA ÚTIL MÍNIMA (da seção retangular):**

Substituindo em (11) os valores de  $\psi$  e  $\bar{\psi}$  dados por (17) e (18), teremos:

$$\mu = -\alpha\gamma^2/2 + \alpha\gamma \cdot \delta \quad (19)$$

ou

$$\alpha\gamma = \delta - \sqrt{\delta^2 - 2\mu} \quad (19A)$$

levando em conta que  $\alpha\gamma = 0,8 \alpha x$  e considerando a equação (13), vem:

$$\mu = 0,8 \xi (1 - 0,4 \xi) \delta^2 \quad (20)$$

$$\frac{Md}{\sigma_{cd} \cdot b \cdot h^2} = 0,8 \xi (1 - 0,4 \xi) \frac{d^2}{h^2}$$

$$d = \sqrt{\frac{1}{0,8 \xi (1 - 0,4 \xi)}} \sqrt{\frac{Md}{\sigma_{cd} \cdot b}} \quad (21)$$

$$d = \xi \sqrt{\frac{Md}{\sigma_{cd} \cdot b}} \quad (22)$$

com

$$\xi = \sqrt{\frac{1}{0,8 \xi \times (1 - 0,4 \xi)}} \quad (23)$$

Obs: Usa-se para altura útil mínima  $\xi = \xi_{3-4}$  máx

Exemplo 1:

Dado  $Md = 84 \text{ kN.m}$  ( $8400 \text{ kgf.m}$ ) calcular a altura útil mínima e a armadura simples de uma seção retangular. Considere:

$$f_{ck} = 20 \text{ MPa} \quad (200 \text{ kgf/cm}^2)$$

AÇO CA - 50B

$$b = 20 \text{ cm}$$

$$\gamma_c = 1,4$$

$$\gamma_s = 1,15$$

Solução:

Temos

$$\text{AÇO CA-50B} - \epsilon_{yd} = 4,07\%$$

$$\text{De (15)} - \xi_{3-4} = 0,462$$

$$\text{De (20)} - \mu_{3-4} = 0,301 \delta^2$$

$$\text{De (23)} - \xi_{3-4} = 1,821$$

$$Md = 84 \text{ kN.m} = 8400 \text{ kN.cm}$$

$$f_{ck} = 20 \text{ MPa} = 2,0 \text{ kN/cm}^2$$

$$\sigma_{cd} = 0,85 f_{cd} = 0,85 \frac{2,0}{1,4} = 1,21 \text{ kN/cm}^2$$

$$f_{yk} = 500 \text{ MPa} = 50 \text{ kN/cm}^2$$

$$f_{yd} = f_{yk}/1,15 = 50/1,15 = 43,48 \text{ kN/cm}^2$$

Assim

$$d = 1,821 \sqrt{\frac{8400}{1,21 \times 20}} = 33,93 - 34 \text{ cm}$$

Então:

$$h = d + 3 \text{ cm} = 37 \text{ cm}$$

$$\delta = d/h = 34/37 = 0,92$$

e

$$\alpha x_{3-4} = 0,462 \times 0,92 = 0,425$$

$$\alpha \gamma_{3-4} = 0,425 \times 0,8 = 0,340 = \psi_{3-4}$$

$$\beta_1 = \frac{\sigma_{s,d}}{\sigma_{cd}} = \frac{-43,48}{1,21} = -35,93$$

Portanto

$$\rho = \rho_1 = -\frac{\psi}{\beta_1} = \frac{0,340}{35,93} = 0,0095 = 0,95\% > 0,15\%$$

$$A_s = A_{s1} = \rho_1 \cdot A_c = 0,0095 \times 20 \times 37 = 7,03 \text{ cm}^2$$

Exemplo 2:

Dada uma seção:  $b = 20 \text{ cm}$ ,  $d = 40 \text{ cm}$  e  $h = 43 \text{ cm}$ , calcular a armadura simples para que a seção resista ao momento  $Md = 84 \text{ kNm}$ . Considere os outros dados iguais ao do problema anterior.

Solução: Temos

$$A_c = 20 \times 43 = 860 \text{ cm}^2$$

$$\mu = \frac{Md}{\sigma_{cd} \cdot A_c \cdot h} = \frac{8400}{1,21 \times 860 \times 43} = 0,188$$

$$\delta = d/h = 40/43 = 0,93$$

$$\text{De (14)} - \xi_{2-3} = 0,259$$

$$\text{De (15)} - \xi_{3-4} = 0,462$$

$$\text{De (20)} - \mu \cdot 2 \cdot 3 = 0,186 \delta^2 = 0,161$$

$$\mu \cdot 3 \cdot 4 = 0,301 \delta^2 = 0,260$$

Logo

$$\mu \cdot 2 \cdot 3 < \mu < \mu \cdot 3 \cdot 4 - \text{Domínio 3 (peça subarmada)}$$

Da equação (19), teremos:

$$0,188 = -\alpha \gamma^2 / 2 + \alpha \gamma \cdot 0,93$$

$$\alpha \gamma = 0,231 = \psi$$

$$\text{e } \beta_1 = \frac{\bar{\sigma}_s \cdot d}{\bar{\sigma}_{cd}} = -\frac{43,48}{1,21} = -35,93$$

Portanto,

$$\rho = \rho_1 = -\frac{\psi}{\beta_1} = \frac{0,231}{35,93} = 0,0064 = 0,64\% > 0,15\%$$

$$A_s = A_{s1} = 0,0064 \times 20 \times 43 = 5,50 \text{ cm}^2$$

Exemplo 3:

No problema anterior considere  $d = 47 \text{ cm}$  e  $h = 50 \text{ cm}$ .

Solução: Temos

$$A_c = 20 \times 50 = 1000 \text{ cm}^2$$

$$\mu = \frac{8400}{1,21 \times 1000 \times 50} = 0,139$$

$$\delta = 47/50 = 0,94$$

$$\text{De (14)} - \xi \cdot 2 \cdot 3 = 0,259$$

$$\text{De (20)} - \mu \cdot 2 \cdot 3 = 0,186 \delta^2 = 0,164$$

$$\text{Logo } \mu < \mu \cdot 2 \cdot 3 \text{ deformada no domínio 2}$$

Da equação (19), teremos:

$$0,139 = -\alpha \gamma^2 / 2 + \alpha \gamma \times 0,94$$

$$\alpha \gamma = 0,162 = \psi$$

e

$$\beta_1 = -35,93$$

Portanto,

$$\rho = \rho_1 = \frac{0,162}{35,93} = 0,0045 = 0,45\% > 0,15\%$$

$$A_s = A_{s1} = 0,0045 \times 20 \times 50 = 4,50 \text{ cm}^2$$

Exemplo 4:

No problema 2 considere  $d = 87 \text{ cm}$  e  $h = 90 \text{ cm}$

Solução: Temos

$$A_c = 20 \times 90 = 1800 \text{ cm}^2$$

$$\mu = \frac{8400}{1,21 \times 1800 \times 90} = 0,043$$

$$\delta = 87/90 = 0,97$$

$$\mu \cdot 2 \cdot 3 = 0,186 \times 0,97^2 = 0,175$$

$$\mu < \mu \cdot 2 \cdot 3 \text{ Deformada no domínio 2}$$

$$0,043 = -\alpha \gamma^2 / 2 + \alpha \gamma \times 0,97$$

$$\alpha \gamma = 0,045 = \psi$$

$$\beta_1 = -35,93$$

$$\rho = \rho_1 = \frac{0,045}{35,93} = 0,0013 = 0,13\% < 0,15\%$$

$$A_s = A_{s1} = \frac{0,15}{100} \times 20 \times 90 = 2,70 \text{ cm}^2 \text{ Armadura mínima}$$

Exemplo 5:

Considere no problema 2  $d = 32 \text{ cm}$  e  $h = 35 \text{ cm}$

Solução: Temos

$$A_c = 20 \times 35 = 700 \text{ cm}^2$$

$$\mu = \frac{8400}{1,21 \times 700 \times 35} = 0,283$$

$$\delta = d/h = 32/35 = 0,91$$

$$\mu \cdot 3 \cdot 4 = 0,301 \delta^2 = 0,301 \times 0,91^2 = 0,249$$

$$\mu > \mu \cdot 3 \cdot 4 \text{ Domínio 4 (peças superarmada); usar armadura dupla.}$$

Obs.: Continua no próximo número.

## REFERÊNCIAS BIBLIOGRÁFICAS

- 1) Notas de Aula – Prof. Gulielmo Viana Dantas.
- 2) Cálculo de Concreto Armado, Vol. 1 - Lauro Modesto dos Santos.
- 3) Cálculo de Concreto Armado, Vol. 2 - Lauro Modesto dos Santos.
- 4) Estruturas de Concreto Solicitações Normais - Péricles Brasiliense Fusco.