



TEORIA DE LA ELASTICIDAD

POR

ALBERTO OBRECHT

(Continuacion)

CAPITULO IV

ECUACIONES DE CONTINUIDAD

Deformacion de una capa esférica

Las presiones directrices, en los puntos de un cuerpo deformado, son funciones continuas de las coordenadas de estos puntos i ellas deben satisfacer a la condicion que cada volúmen elemental quede en reposo.

Sea un volúmen elemental limitado por planos paralelos a los de coordenadas. Los fuerzas que obran sobre este elemento son los presiones sobre las caras i las fuerzas exteriores,

análogas a la pesantez. La suma de las proyecciones de todas estas fuerzas, sobre un eje cualquiera debe ser igual a cero.

Sean γ la aceleración de las fuerzas exteriores, en el centro del elemento, ρ la densidad de este i γ_x la proyección de γ sobre OX . La suma de los proyecciones, sobre el mismo eje, de las fuerzas exteriores es

$$\rho \gamma_x dx dy dz$$

Ahora las presiones, sobre las dos caras perpendiculares a OX , dan los proyecciones

$$p_{xx} dy dz - \left(p_{xx} + \frac{d p_{xx}}{dx} dx \right) dy dz$$

Del mismo modo, las presiones, sobre los otros dos grupos de caras, dan los siguientes proyecciones.

$$p_y dz dx - \left(p_y + \frac{d p_y}{dy} dy \right) dz dx$$

$$p_{zx} dx dy - \left(p_{zx} + \frac{d p_{zx}}{dz} dz \right) dx dy$$

La suma de estas proyecciones es igual a cero. Al efectuar las reducciones evidentes se obtienen finalmente las ecuaciones.

$$(a) \left\{ \begin{array}{l} \frac{d p_{xx}}{dx} + \frac{d p_{yx}}{dy} + \frac{d p_{zx}}{dz} = \rho \gamma_x \\ \frac{d p_{xy}}{dx} + \frac{d p_{yy}}{dy} + \frac{d p_{zy}}{dz} = \rho \gamma_y \\ \frac{d p_{xz}}{dx} + \frac{d p_{yz}}{dy} + \frac{d p_{zz}}{dz} = \rho \gamma_z \end{array} \right.$$

Estas son tres condiciones necesarias entre las derivadas parciales de las presiones directrices.

En el caso de los cuerpos isótopos se pueden reemplazar las presiones directrices por sus valores (8). Se deducen así tres ecuaciones análogas a la siguiente.

$$(\lambda + \mu) \frac{d Q}{dx} + \mu \left(\frac{d^2 u}{dx^2} + \frac{d^2 u}{dy^2} + \frac{d^2 u}{dz^2} \right) = \rho \gamma_x$$

CASO PARTICULAR

La última ecuación se simplifica si las proyecciones u , v , w de los cambios de lugar son las derivadas parciales de una misma función de x , y , z . Sea, en efecto,

$$u = \frac{d \varphi}{dx}, \quad v = \frac{d \varphi}{dy}, \quad w = \frac{d \varphi}{dz}$$

Se deduce

$$Q = \frac{d^2 \varphi}{dx^2} + \frac{d^2 \varphi}{dy^2} + \frac{d^2 \varphi}{dz^2}$$

$$\frac{d^2 u}{dx^2} + \frac{d^2 u}{dy^2} + \frac{d^2 u}{dz^2} = \frac{d^3 \varphi}{dx^3} + \frac{d^3 \varphi}{dx dy^2} + \frac{d^3 \varphi}{dx dz^2} = \frac{d Q}{dx}$$

Luego

$$(\lambda + 2 \mu) \frac{d Q}{d x} = \rho \gamma_x$$

$$(\lambda + 2 \mu) \frac{d Q}{d y} = \rho \gamma_y$$

$$(\lambda + 2 \mu) \frac{d Q}{d z} = \rho \gamma_z$$

Por consiguiente también

$$(\lambda + 2 \mu) d Q = \rho (\gamma_x dx + \gamma_y dy + \gamma_z dz)$$

En la jeneralidad de los casos, la fuerza $\rho \gamma$ es despreciable en comparacion de los presiones i la ecuacion obtenida se reduce a

$$Q = C^{te}$$

Por consiguiente las ecuaciones de condicion (a) equivalen a espresar que la dilatacion cúbica es constante.

APLICACION A LA DEFORMACION DE UNA CAPA ESFÉRICA SOMETIDA A PRESIONES CONSTANTES SOBRE LAS DOS CARAS

Por razon de simetria, el cambio de lugar de cada molécula esta dirijido hacia el centro de la capa i depende únicamente de la distancia r de la molécula al centro. Por otra parte este centro queda evidentemente fijo durante la deformacion i es lójico adoptarlo como orijen de coordenadas. Se tiene entonces

$$\frac{u}{x} = \frac{v}{y} = \frac{w}{z} = f(r)$$

Se deduce de estas relaciones

$$u dx + v dy + w dz = r f(r) dr$$

Por consiguiente u , v , w son las derivadas parciales de una misma función de r .

Según esto, la dilatación cúbica debe quedar constante en toda la capa.

Se tiene ahora

$$\frac{d u}{d x} = f + \frac{x^2}{r} f'$$

$$\frac{d v}{d y} = f + \frac{y^2}{r} f'$$

$$\frac{d w}{d z} = f + \frac{z^2}{r} f'$$

Luego

$$Q = 3 f + r f'$$

Esta ecuación, en la cual Q es una constante, define la función f . La integración da

$$f = \frac{Q}{3} + \frac{C}{r^3}$$

C es otra constante.

Conocida la forma de la función $f(r)$ se determinan los dos constantes Q, C de manera que las presiones sobre las dos caras tengan valores determinados. Para esto se calculan las presiones directrices, en un punto cualquiera de la capa.

Los cálculos se simplifican si se elige un punto cualquiera del eje OX ; la abscisa de este punto es entonces igual a r , i las coordenadas y, z son nulas. Se obtiene así

$$\frac{du}{dx} = f + r f' \quad \frac{dv}{dx} = 0 \quad \frac{dw}{dx} = 0$$

$$\frac{du}{dy} = 0 \quad \frac{dv}{dy} = f \quad \frac{dw}{dy} = 0$$

$$\frac{du}{dz} = 0 \quad \frac{dv}{dz} = 0 \quad \frac{dw}{dz} = f$$

Luego, según las ecuaciones (8),

$$\begin{aligned} -p_{xx} &= \lambda Q + 2 \mu (f + r f') & p_{yz} &= 0 \\ -p_{yy} &= \lambda Q + 2 \mu f & p_{zx} &= 0 \\ -p_{zz} &= \lambda Q + 2 \mu f & p_{xy} &= 0 \end{aligned}$$

O bien, si se reemplazan f i f' por sus valores,

$$p_{xx} = -\frac{3\lambda + 2\mu}{3} Q + 4\mu \frac{C}{r^3}$$

$$p_{yy} = p_{zz} = -\frac{3\lambda + 2\mu}{3} Q - 2\mu \frac{C}{r^3}$$

Sean R, R' los radios de las dos esferas que limitan la capa; P, P' las presiones que obren sobre ellas. Para fijar las ideas se supondra que $R > R'$ i que la presion, sobre cada esfera, esta dirigido hacia el interior de la capa. En estas condiciones p_{xx} es igual a P sobre la esfera R i a P' sobre la esfera R' . Luego se tienen los ecuaciones

$$-\frac{3\lambda+2\mu}{3} Q + 4\mu \frac{C}{R^3} = P$$

$$-\frac{3\lambda+2\mu}{3} Q + 4\mu \frac{C}{R'^3} = P'$$

Se deduce de ellas

$$\frac{3\lambda+2\mu}{3} Q = \frac{P' R'^3 - P R^3}{R^3 - R'^3}$$

$$4\mu C = \frac{(P' - P) R^3 R'^3}{R^3 - R'^3}$$

Luego, en un punto cualquiera de la capa,

$$p_{xx} = \frac{P R^3 - P' R'^3}{R^3 - R'^3} + \frac{(P' - P) R^3 R'^3}{r^3 (R^3 - R'^3)}$$

$$p_{yy} = p_{zz} = \frac{P R^3 - P' R'^3}{R^3 - R'^3} - \frac{(P' - P) R^3 R'^3}{2 r^3 (R^3 - R'^3)}$$

Se averigua que, en los dos casos de $P=P'$ i de $R'=0$, las tres presiones son iguales a P .

Si la capa es mui delgada se puede escribir

$$R' = R \left(1 - \frac{a}{R} \right)$$

$$r = R \left(1 - \frac{\xi}{R} \right)$$

Si se desprecian entónces los cuadrados de $\frac{a}{R}$, $\frac{\xi}{R}$ se obtiene

$$p_{xx} = \frac{P(a-\xi) + P'\xi}{a}$$

$$p_{yy} = p_{zz} = \frac{P-P'}{2} \cdot \frac{R}{a}$$

Luego la presion, sobre un elemento perpendicular al radio, varia proporcionalmente a ξ i las presiones sobre los elementos trasversales tienen un valor constante, tanto mas grande cuanto menor es el espesor de la capa en comparacion de su radio.

CAPITULO V

TENSIONES SUPERFICIALES

La consideracion de la presion, en el interior de un cuerpo deformado, es una consecuencia de la hipótesis que la accion resultante, ejercitada sobre una molécula de un elemento

plano por las que se encuentran a un mismo lado de él, varia de una manera continua cuando se pasa de una molécula a otra cualquiera del mismo elemento.

Esto equivale a admitir que el cambio de la acción resultante, al pasar de una molécula a otra, es infinitamente pequeño en comparación de la acción misma. Se deduce así que el sistema de las acciones, sobre las moléculas de un elemento plano, es equivalente a un solo vector.

Esta hipótesis deja de ser exacta si el elemento plano atraviesa la superficie exterior del cuerpo, porque el cambio de la acción resultante, sobre las moléculas del elemento, puede ser del orden mismo de esta acción, por lo tanto el sistema de estas acciones no es equivalente, en jeneral, a un vector único.

Sin embargo, si se considera un elemento lineal ds , sobre la superficie exterior, i un plano cualquiera P , que pasa por ds , se puede admitir que la acción resultante, ejercitada sobre las moléculas de ds por las que se encuentran a un mismo lado de P , varia de una manera continua en los puntos de ds . Se deduce que el sistema de estas acciones es equivalente a un solo vector $T ds$.

Se dice que T , es la tensión superficial en los puntos de ds .

Si T es finito, como la presión p en el interior del cuerpo, su valor es independiente de la inclinación del plano P sobre el plano tanjente a la superficie.

Sea, en efecto, un elemento de volúmen limitado por un rectángulo, sobre la superficie exterior, un plano paralelo a este, en el interior del cuerpo i otros cuatro planos cualesquiera que pasan por los lados del rectángulo, se supone que el plano paralelo a la superficie se encuentra a una distancia de esta infinitamente pequeña de orden superior a los dimensiones lineales del rectángulo.

Las fuerzas que obran sobre las moléculas del elemento comprenden: 1.º las tensiones sobre los lados del rectángulo; estas son infinitamente pequeños de primer orden, respecto de los dimensiones lineales del rectángulo; 2.º las presiones

que pueden obrar, desde el exterior, sobre el plano del rectángulo i , desde el interior del cuerpo, sobre el plano paralelo; unas i otras son equivalentes a un solo vector i su resultante es infinitamente pequeña de segundo orden; 3.º los fuerzas análogas a la pesantez; su resultante es de cuarto orden.

Como el elemento de volúmen esta en reposo, la suma de las proyecciones de todas las fuerzas, sobre un eje cualquiera, es igual a cero. En esta suma, los términos infinitamente pequeños de primer orden deben considerarse a parte, luego la suma de las proyecciones de las cuatro tensiones es igual a cero.

Si se cambiara la orientación de uno de los cuatro planos que pasan por los lados del rectángulo, la tensión, sobre el lado correspondiente, sería la única que cambiaría; pero la proyección de este cambio debe ser nula, ya que las otras tres proyecciones no varían. Como el eje de proyección tiene una dirección cualquiera, el cambio de la tensión es nulo, luego la tensión sobre un elemento lineal de la superficie es independiente de la orientación del plano que pasa por el elemento.

La tensión es tangente a la superficie. Para demostrarlo se toman los momentos de las fuerzas respecto de tres ejes dirigidos según los ejes de simetría OX , OY del rectángulo i la normal ON a la superficie. Sean T_x la tensión sobre un lado perpendicular a OX ; T_{xx} , T_{xy} , T_{xn} , las proyecciones de T_x sobre los tres ejes; T_{yx} , T_{yy} , T_{yn} , las proyecciones análogas de la tensión T_y .

Los momentos de las tensiones son infinitamente pequeños de segundo orden i los momentos de las demás fuerzas son de orden superior; luego las sumas de los momentos de las tensiones son nulas.

Se obtienen así las ecuaciones

$$\begin{aligned} T_{xy} dy dx - T_{yx} dx dy &= 0 \\ T_{xn} dx dy &= 0 \\ T_{yn} dx dy &= 0 \end{aligned}$$

La primera ecuación demuestra que *el orden de los índices de T es indiferente* i las otras dos comprueban que la tensión es tanjente a la superficie.

VARIACION DE LA TENSION SUPERFICIAL CON LA ORIENTACION DEL ELEMENTO

Se considera un elemento de volúmen, análogo al anterior, pero limitado, sobre la superficie, por un triángulo rectángulo XOY . Sean $XY=ds$ la hipotenusa, θ el ángulo que ella forma con OY i T_a la tensión en los puntos de ds .

Se proyectan las fuerzas sobre OX i OY i se escribe que las sumas de los términos infinitamente pequeños de primer orden son nulas; se obtiene así

$$\begin{aligned} T_{ax} ds - T_{xx} ds \cos \theta - T_{yx} ds \sin \theta &= 0 \\ T_{ay} ds - T_{yy} ds \sin \theta - T_{xy} ds \cos \theta &= 0 \end{aligned}$$

Luego

$$\begin{aligned} T_{ax} &= T_{xx} \cos \theta + T_{xy} \sin \theta \\ T_{ay} &= T_{yx} \cos \theta + T_{yy} \sin \theta \end{aligned}$$

Se ve que las tensiones, al rededor de un punto, dependen de tres tensiones directrices.

Se deduce también, como en el caso de las presiones, que la tensión queda constante al rededor de un punto cuando ella es siempre normal al elemento.

RELACIONES ENTRE LAS TENSIONES I LAS PRESIONES SUPERFICIALES

Se considera, sobre la superficie exterior del cuerpo deformado, un rectángulo infinitamente pequeño, limitado por cuatro líneas geodésicas respectivamente paralelas a las direcciones principales OX , OY de la superficie en el centro O

del rectángulo. En esta hipótesis, la tensión $T_{xx} dy$ está contenida en el plano XON i la tensión $T_{xy} dy$ es paralela a OY .

Sean R_x, R_y los radios de curvatura principales de la superficie en el punto O i p_n la presión resultante de la que puede obrar, desde el exterior, sobre el rectángulo i, desde el interior, sobre la cara opuesta. Se proyectan todas las fuerzas sobre los tres ejes i se escribe que las sumas de los términos de segundo orden son separadamente nulos.

Se obtienen así las ecuaciones

$$(b) \left\{ \begin{array}{l} \frac{d T_{xx}}{dx} + \frac{d T_{xy}}{dy} + p_{nx} = 0 \\ \frac{d T_{yy}}{dy} + \frac{d T_{xy}}{dx} + p_{ny} = 0 \\ \frac{T_{xx}}{R_x} + \frac{T_{yy}}{R_y} - p_{nn} = 0 \end{array} \right.$$

Estas ecuaciones demuestran que un cuerpo deformado puede quedar en equilibrio, a pesar de que la presión superficial resultante p_n no es igual a cero. En este caso, las moléculas de la superficie exterior forman, al rededor del cuerpo, una verdadera capa elástica cuyas tensiones equilibran la presión p_n .

Es evidente que la consideración de la capa elástica es inútil cuando la presión superficial es igual a cero.

CAPITULO VI

DEFORMACION DE UN CILINDRO, LIMITADO POR DOS SECCIONES RECTAS I SOMETIDO A LA ACCION DE FUERZAS QUE OBRAN SOBRE LAS BASES

Se supone que el conjunto de las fuerzas que obran sobre las dos bases forma un sistema equivalente a cero. En estas condiciones, el centro de gravedad O del cilindro permanece

fijo durante la deformacion. Se elije este punto como orijen de coordenadas i el eje OX paralelo a las jeneratrices; los otros dos ejes OY, OZ son perpendiculares entre si i a OX .

La experiencia demuestra que la distribucion de las fuerzas, sobre cada base, es indiferente. Si esta distribucion es igual sobre los dos bases el sistema de los que obran sobre cada una debe ser equivalente, en su centro de gravedad, a una resultante jeométria F ; dirijida segun OX , i a un par. Sea M el eje del par que obra sobre la base de abcisa positiva; sus proyecciones, sobre los tres ejes, se designan por M_x, M_y, M_z .

Se considera una seccion recta cualquiera i las presiones que una de las partes del cilindro ejercita sobre la otra. Estas presiones deben equilibrar las fuerzas que obran sobre esta última. Si esta contiene la base de abcisa positiva se obtienen las ecuaciones.

$$(c) \begin{cases} \int p_{xx} d\omega + F = 0 & \int (y p_{xz} - z p_{xy}) d\omega + M_x = 0 \\ \int p_{xy} d\omega = 0 & \int z p_{xx} d\omega + M_y = 0 \\ \int p_{xz} d\omega = 0 & -\int y p_{xx} d\omega + M_z = 0 \end{cases}$$

Las presiones directrices, en los puntos del cilindro, deben satisfacer a estas seis ecuaciones i, ademas, a las ecuaciones de continuidad (a).

En cada caso particular se elije naturalmente el sistema mas sencillo posible de las presiones directrices: se observa, en primer lugar, que las presiones p_{yy}, p_{zz}, p_{yz} no figuran en los ecuaciones (c).

La hipótesis mas sencilla es de suponer estas tres presiones nulas en todos los puntos del cilindro.

Por otra parte, la coordenada x no figura esplicitamente en las ecuaciones (c) i se pueden elijir los valores de las tres presiones restantes p_{xx}, p_{xy}, p_{yx} de manera que ellas sean independientes de x .

En las ecuaciones de continuidad (a) se desprecia la fuerza $\rho \gamma$ en comparacion de las presiones; entónces las dos últimas ecuaciones estan satisfechas idénticamente i la primera se reduce a

$$(d) \quad \frac{d p_{xy}}{dy} + \frac{d p_{xz}}{dz} = 0$$

CÁLCULO DE LAS DEFORMACIONES

Una vez elijido el sistema de los presiones directrices que satisface a las ecuaciones (c) i (d), las ecuaciones (8) permiten calcular las deformaciones. Las tres primeras dan, en el caso actual,

$$\lambda Q + 2 \mu \frac{du}{dx} = -p_{xx}$$

$$\lambda Q + 2 \mu \frac{dv}{dy} = 0$$

$$\lambda Q + 2 \mu \frac{dw}{dz} = 0$$

Se deduce de ellas

$$(3 \lambda + 2 \mu) Q = -p_{xx}$$

Se pone ahora

$$\frac{\mu (3 \lambda + 2 \mu)}{\lambda + \mu} = E$$

$$\frac{\lambda}{2(\lambda + \mu)} = m$$

i se obtiene el sistema de ecuaciones

$$(e) \quad \left\{ \begin{array}{ll} \frac{du}{dx} = -\frac{1}{E} p_{xx} & \frac{dv}{dz} + \frac{dw}{dy} = 0 \\ \frac{dv}{dy} = +\frac{m}{E} p_{xx} & \frac{dw}{dx} + \frac{du}{dz} = -\frac{1}{\mu} p_{xz} \\ \frac{dw}{dz} = +\frac{m}{E} p_{xx} & \frac{du}{dy} + \frac{dv}{dx} = -\frac{1}{\mu} p_{xy} \end{array} \right.$$

Basta determinar, en cada caso, una solución particular de este sistema de ecuaciones diferenciales; se sabe, en efecto, que los seis constantes arbitrarios de la solución general corresponden a una traslación i a una rotación de todo el cilindro.

INTERPRETACION DE LA ECUACION (d) DE CONTINUIDAD

Sea un elemento plano, paralelo a OX , en el interior del cilindro, i p_n la presión sobre este elemento. Las tres proyecciones de p_n se deducen de las ecuaciones (3); se debe hacer, en estos, $\alpha=0$, $p_{yy}=p_{zz}=p_{yz}=0$; se obtiene entonces:

$$\begin{aligned} p_{nx} &= \beta p_{xy} + \gamma p_{xz} \\ p_{ny} &= 0 \\ p_{nz} &= 0 \end{aligned}$$

Según esto la presión p_n se reduce a la componente p_{nx} contenida en el plano del elemento i paralela a las generatrices del cilindro,

Se proyecta el elemento sobre el plano de la seccion recta; sea ds su proyeccion i dy , dz las proyecciones de ds sobre OY , OZ ; se tiene

$$\begin{aligned} dy &= \gamma ds \\ dz &= -\beta ds \end{aligned}$$

Luego

$$p_{nx} ds = -p_{xy} dz + p_{xz} dy$$

La ecuacion (d) significa que el segundo miembro de la última ecuacion es la diferencial de una funcion de y , z .

Sea

$$\varphi(y, z) = C^{te}$$

esta funcion, se tendra

$$p_{nx} ds = d\varphi$$

Se deduce que la presion p_{nx} , sobre un elemento paralelo a OX , es nula cuando la traza del elemento, en el plano de la seccion recta, es tangente a una de las curvas representados por la ecuacion $\varphi(y, z) = C$.

EQUILIBRIO SUPERFICIAL

En algunos casos las ecuaciones (c) estan satisfechas, cuando las presiones p_{xy} , p_{xz} son nulas. En estos casos la ecuacion de continuidad (d) es identicamente satisfecha i la presion p_n , sobre un elemento cualquiera, paralelo a OX , es nula, ella es tambien nula sobre la superficie lateral, luego esta superficie está en equilibrio.

Cuando las presiones p_{xy} , p_{xz} no son nulas, la presión p_n , sobre un elemento paralelo a OX , puede ser nula si la traza del elemento, en el plano de la sección recta, es tangente a una de las curvas $\varphi(x, y) = C$. En particular, si la sección recta del cilindro coincide con una de estas curvas, se puede admitir que la presión, sobre la superficie lateral, es nula y las condiciones del equilibrio superficial están satisfechas.

Pero, si la forma de la sección recta es distinta, la presión lateral no es igual a cero y es preciso equilibrarla con la tensión de una capa elástica superficial.

La tensión de esta capa debe satisfacer entonces a las ecuaciones (b). En estas ecuaciones las letras x , y se refieren a las direcciones principales de la superficie lateral, en el punto que se considera.

Las direcciones principales del cilindro coinciden con las generatrices y la tangente a la sección recta; la primera se designará con la misma letra x y la otra con la letra s , en lugar de y .

El radio de curvatura R_x es infinito y los componentes de p_n se reducen a p_{nx} , luego la tensión T_{yy} o T_{ss} es igual a cero y las otras dos componentes verifican las ecuaciones

$$\frac{dT_{xx}}{dx} + \frac{dT_{xs}}{ds} + p_{nx} = 0$$

$$\frac{dT_{xs}}{dx} = 0$$

La última ecuación muestra que T_{xs} es independiente de x . En la primera se admite simplemente que T_{xx} es nulo, entonces la componente T_{xs} debe satisfacer a la ecuación

$$\frac{dT_{xs}}{ds} + p_{nx} = 0$$

Se deduce, al reemplazar p_{nx} por su valor.

$$d T_{xs} + d \varphi = 0$$

Luego

$$T_{xs} = C - \varphi (y, z)$$

C es una constante arbitraria.

En resumen, la tension de la capa elástica, formada por las moléculas de la superficie lateral, está definida por las ecuaciones

$$(b) \begin{cases} d \varphi = p_{xz} dy - p_{xy} dz \\ T_{xs} = C - \varphi (y, z) \end{cases}$$

CAPITULO VII

APLICACIONES

I

ESTENSION LONGITUDINAL I CONTRACCION TRASVERSAL

Se supone que el momento del par es igual a cero. En este caso, las ecuaciones (c) quedan satisfechas con una presión p_{xx} constante i con los presiones p_{xy} , p_{xz} nulas. La ecuacion de continuidad (d) está satisfecha idénticamente, así como la condicion del equilibrio lateral.

Sea Ω el área de la seccion recta, la primera ecuacion (c) da

$$p_{xx} = \frac{F}{\Omega}$$

Se pone entonces

$$\frac{F}{E \Omega} = k$$

i las ecuaciones (e) se reducen a las siguientes

$$\frac{du}{dx} = k \quad \frac{dv}{dz} + \frac{d\omega}{dy} = 0$$

$$\frac{dv}{dy} = -m k \quad \frac{d\omega}{dx} + \frac{du}{dz} = 0$$

$$\frac{d\omega}{dz} = -m k \quad \frac{du}{dy} + \frac{dv}{dx} = 0$$

La solución particular es evidente i se obtiene

$$\begin{aligned} u &= + k x \\ v &= -m k y \\ \omega &= -m k z \end{aligned}$$

Ella corresponde a una estension del cilindro, en la dirección de las generatrices, i a una contracción trasversal.

La observación confirma este resultado i la razón m entre la contracción i la estension, tiene aproximadamente un valor igual a $\frac{1}{4}$, lo que significaría, según la definición de m , que los coeficientes λ , μ son iguales.

La razón entre la estension del cilindro i su longitud es

$$\frac{u}{x} = k = \frac{F}{E \Omega}$$

La observación confirma también este resultado i permite medir el valor de la constante E para las diversas clases de

materiales; esta constante se llama *coeficiente de elasticidad*. Su valor representa la tension capaz de estender el cilindro de una cantidad igual a su longitud.

DEFORMACION CONTINUA

Si la accion de la fuerza F se ejercita progresivamente i puede llegar a tomar un valor tan grande como se quiera, los valores obtenidos para u , v , w representan las variaciones infinitamente pequeñas de las coordenadas debidas a una variacion infinitamente pequeña de la fuerza. Se puede entónces reemplazar u , v , w por dx , dy , dz i k por dk ; se obtiene así

$$\begin{aligned} dx &= x dk \\ dy &= -m y dk \\ dz &= -m z dk \end{aligned}$$

Sean x_0 y_0 z_0 los valores iniciales de x , y , z se tendra

$$\begin{aligned} &+k \\ x &= x_0 e \\ &-m k \\ y &= y_0 e \\ &-m k \\ z &= z_0 e \end{aligned}$$

Tales son, por consiguiente, las deformaciones debidas al efecto de la fuerza F , de magnitud cualquiera.

II

TORSION

Se supone que las fuerzas que obran sobre las bases del cilindro son equivalentes a un par cuyo eje coincide con el eje del cilindro. Se tiene entónces, en las ecuaciones (c),

$$F = M_y = M_z = 0$$

$$M_x = M$$

Estas ecuaciones quedan satisfechas si se adopta

$$p_{xx} = 0$$

$$p_{xy} = Az$$

$$p_{xz} = Ay$$

La ecuacion (d) está así satisfecha idénticamente.

Sea I_0 el momento de inercia de la seccion recta respecto del eje del cilindro, la cuarta ecuacion (c) da

$$A I_0 = M$$

Se pone entonces

$$\frac{M}{\mu I_0} = k$$

i se tiene

$$p_{xy} = k \mu z$$

$$p_{xz} = -k \mu y$$

Las ecuaciones (e) dan, en seguida,

$$\frac{du}{dx} = 0 \quad \frac{dv}{dz} + \frac{dw}{dy} = 0$$

$$\frac{dv}{dy} = 0 \quad \frac{dw}{dx} + \frac{du}{dz} = k y$$

$$\frac{dw}{dz} = 0 \quad \frac{du}{dy} + \frac{dv}{dx} = -k z$$

Una solución particular de este sistema es

$$\begin{aligned}u &= 0 \\v &= -k x z \\w &= +k x y\end{aligned}$$

Se deduce que los puntos de una sección recta, de abscisa x , giran al rededor de OX de un ángulo

$$\theta = l x$$

Esta deformación se llama *torsion* i la razón entre el ángulo de torsion i la longitud del cilindro es

$$\frac{\theta}{x} = k = \frac{M}{\mu I_0}$$

Como $u=0$ el cilindro no tiene ninguna extensión longitudinal.

EQUILIBRIO SUPERFICIAL

Se designará simplemente con la letra T la tensión en los puntos del perímetro de una sección recta; T es tangente a este perímetro.

Las ecuaciones (b) dan, en el caso actual,

$$\begin{aligned}d\varphi &= -k \mu (y dy + z dz) \\T &= C - k \mu \frac{y^2 + z^2}{2}\end{aligned}$$

Se ve que la tensión queda constante si la sección recta es una circunferencia; se puede entonces elegir la constante arbitraria C de tal modo que la tensión sea nula.

Por consiguiente, en el caso del cilindro de revolucion, la torsion no da lugar a ninguna tension superficial i la superficie lateral queda en equilibrio sin que sea necesario considerar una capa elástica.

En los demas casos se puede determinar el valor de la constante de tal modo que el sistema de las tensiones $T ds$, en los puntos de una seccion recta, sea equivalente a cero. Esta última condicion es necesaria porque, si ella no estuviera satisfecha, habria que hacer figurar las tensiones de la capa elástica en las ecuaciones (c).

Se buscará primero la suma de las proyecciones de las tensiones sobre el eje OY . La proyeccion de $T ds$ es $T dy$ i se tiene

$$\int T dy = C \int dy - \frac{k \mu}{2} \int y^2 dy - \frac{k \mu}{2} \int z^2 dy$$

Las dos primeras integrales del segundo miembro son idénticamente nulas porque el perímetro de la seccion es una curva cerrada. La última integral es tambien nula; en efecto, como el orígen en el centro de gravedad de la seccion recta correspondiente, se tiene

$$\int \int z dy dz = 0$$

Ahora, una paralela al eje OY corta el perímetro en un número par de puntos; sean z_1, z_2, \dots sus ordenados se tiene

$$\int \int z dy dz = \frac{1}{2} \int dy (-z_1^2 + z_2^2 \dots)$$

Por otra parte, cuando se recorre el perímetro en un sentido determinado, se tiene

$$dy = -dy_1 = +dy_2 = \dots$$

Luego se puede escribir

$$\int \int z \, dy \, dz = \frac{1}{2} \int z^2 \, dy$$

La primera integral se refiere a los elementos del área i la segunda a los del perímetro; como la primera es nula, la segunda es nula también i se deduce

$$\int T \, dy = 0$$

Se demostraría de la misma manera que

$$\int T \, dz = 0$$

Luego, cualquiera que sea el valor de la constante arbitraria C , la resultante geométrica de las tensiones, en los puntos del perímetro de una sección, es nula.

Sea r la distancia de una de estos puntos al eje OX i $d\theta$ el ángulo del sector que corresponde al arco ds , se tiene

$$M_x (T \, ds) = T \, r^2 \, d\theta$$

Por consiguiente

$$\int M_x (T \, ds) = C \int r^2 \, d\theta - \frac{k \mu}{2} \int r^4 \, d\theta$$

Se tiene ahora

$$\begin{aligned} \int r^2 d\theta &= 2 \Omega \\ \int r^4 d\theta &= 4 I_0 \end{aligned}$$

Luego

$$\int M_x (T ds) = 2 C \Omega - 2 k \mu I_0$$

Para que esta suma de momentos sea igual a cero, basta adoptar

$$C = \frac{k \mu I_0}{\Omega}$$

Se tiene, por consiguiente,

$$T = k \mu \left(\frac{I_0}{\Omega} - \frac{r^2}{2} \right)$$

O bien, si se reemplaza k por su valor,

$$T = \frac{M}{I_0} \left(\frac{I_0}{\Omega} - \frac{r^2}{2} \right)$$

Sea todavía r_0 el radio de jiracion del área de la seccion; se puede escribir también

$$T = \frac{M}{I_0} \frac{r_0^2 - r^2}{2}$$

En el caso del círculo, el parentesis es igual a cero, luego la tensión T es nula sobre el cilindro de revolucion.

En los demas casos la tension es nula en los puntos de interseccion del perímetro de la seccion recta con una circunferencia de radio r_0 ; ella cambia de sentido a un lado i otro de estos puntos de interseccion.

Por ejemplo, en una elipse de ejes $2a$, $2b$ se tiene

$$r_0^2 = \frac{a^2 + b^2}{2}$$

Los puntos de interseccion se encuentran sobre los diámetros conjugados iguales.

En el caso de un cilindro de base rectangular i de dimensiones $2a$, $2b$, se tiene

$$r_0^2 = \frac{2}{3} (a^2 + b^2)$$

La circunferencia de radio r_0 corta siempre los dos lados mayores del rectángulo i, cuando $a^2 < 2b^2$, ella corta tambien los otros dos lados; entónces la tension de la capa superficial cambia dos veces de sentido sobre cada lado. Es el caso de una base cuadrangular.

TORSION CONTINUA

Si el eje del par de torsion obra progresivamente, se aplican las ecuaciones obtenidas a cada variacion elemental del par i se obtiene así

$$\begin{aligned} dx &= 0 \\ dy &= -x z dk \\ dz &= +x y dk \end{aligned}$$

(Continuará).