

Ana Cristina Cosme Soares

Avaliação dos efeitos da plasticidade na medição de tensões residuais pela técnica do furo cego.

Tese de Doutorado

Tese apresentada como requisito parcial para obtenção do grau de Doutor pelo Programa de Pós- Graduação em Engenharia Mecânica do Departamento de Engenharia Mecânica do Centro Técnico Científico da PUC-Rio.

Orientador: José Luiz de França Freire

Rio de Janeiro Outubro de 2003 Todos os direitos reservados. É proibida a reprodução total ou parcial do trabalho sem a autorização da universidade, da autora e do orientador

Ana Cristina Cosme Soares

Graduou-se em Engenharia Mecânica no CEFET-RJ em 1996. Cursou o Mestrado em Engenharia Mecânica em 2000 na PUC-Rio

Ficha Catalográfica

Soares, Ana Cristina Cosme

Avaliação dos efeitos da plasticidade na medição de tensões residuais pela técnica do furo cego / Ana Cristina Cosme Soares; Orientador: Jose Luiz de França Freire. – Rio de Janeiro: PUC, Departamento de Engenharia Mecânica.

v., 236 f.: il.: 30 cm

Tese (Doutorado) – Pontifícia Universidade Católica do Rio de Janeiro, Departamento de Engenharia Mecânica.

Inclui referências bibliográficas

 Engenharia Mecânica – Teses. 2 – Tensões Residuais 3. Técnica do Furo-Cego. 4. Elementos Finitos. 5 – Plasticidade. I. Freire, José Luiz de França..
 II. Pontifícia Universidade Católica do Rio de Janeiro. Departamento de Engenharia Mecânica. III. Título.

CDD:621



Ana Cristina Cosme Soares

Avaliação dos efeitos da plasticidade na medição de tensões residuais pelo método do furo-cego.

Tese apresentada como requisito parcial para obtenção do grau de Doutor pelo programa de Pós –graduação em Engenharia Mecânica do Centro Técnico Científico da PUC-Rio. Aprovada pela Comissão Examinadora abaixo assinada.

Prof José Luiz de França Freire Orientador Departamento de Engenharia Mecânica - PUC-Rio

Prof. Carlos Alberto de Almeida Departamento de Engenharia Mecânica - PUC-Rio

Prof. Jaime Tupiassú Pinho de Castro Departamento de Engenharia Mecânica - PUC-Rio

Prof. Eduardo Atem

Departamento de Engenharia Mecânica - UENF

Prof. Marco Antônio Martins Cavaco

Departamento de Engenharia Mecânica - UFSC

Prof. Ney Augusto Dumont Departamento de Engenharia Mecânica - UFSC

Rio de Janeiro, 10 de outubro de 2003

PUC-Rio - Certificação Digital Nº 9916673/CA

A meus pais

Agradecimentos

A Deus, por estar presente em todas as horas e em todas as pessoas;

A minha família, pelo amor e apoio em todos esses anos e em especial a minha mãe, que sempre me recebe com um sorriso quando volto para casa;

A meu orientador, Jose Luiz Freire pelas idéias redentoras, sugestões e conselhos;

Ao professor Ronaldo Domingues por ter colocado em meu coração o desejo de ir além;

A minha irmã peruana, Gladys, pelas intermináveis conversas, pelo amor e pela amizade que me presenteou nesses seis anos;

Ao meu amigo e mentor Marcelo Lavrador, por ter perdido uma tarde me convencendo a fazer o doutorado;

A minha irmã baiana, Cristina, por ter rezado por mim e por ser a melhor amiga que alguém pode ter;

A todos os meus amigos que me apoiaram durante todo esse percurso: Ricardo, Paula, Jorge Diniz, Albertinho, Cleia, Christian, Claudinha, Denise, Andréa Paulucci e tantos outros, que tornaram minha vida mais fácil,

Ao querido Garcia, por ser maravilhoso;

A todas as pessoas que me receberam em suas casas e em especial Ivana, Maura e Thiago, Maria Helena e Daniela, por terem me oferecido não só moradia, mas também carinho e apoio;

Ao "Grupo do Chopp" e sobretudo ao "Quarteto Fantástico" (Márcia, Maria Helena, Marcos Sebastião e eu mesma), por propiciarem horas maravilhosas de risadas e relaxamento;

Aos funcionários do departamento: Rosely, Márcia, Carlucio, Nair, Leninaldo, Flavia, Christiano e Carolina pelo apoio nas horas complicadas.

A Capes pelo apoio financeiro.

Resumo

Soares, Ana Cristina; Freire, José Luiz de França. Avaliação dos efeitos da plasticidade na medição de tensões residuais pela técnica do furo cego. Rio de Janeiro, 2003. 236p. Tese de Doutorado - Departamento de Engenharia Mecânica, Pontifícia Universidade Católica do Rio de Janeiro.

Uma das técnicas mais aplicadas para medir tensões residuais em componentes mecânicos é a técnica do furo cego. Esta técnica é de fácil aplicação industrial e é normalizada pela ASTM E 837. Entretanto, devido à concentração de tensões gerada pelo furo, há restrições quanto à aplicação deste método quando as tensões residuais presentes excedem 0.3 da tensão de escoamento do material, S_v. Há na literatura trabalhos que avaliam, por elementos finitos, os erros gerados ao se aplicar diretamente estes coeficientes em componentes com altos níveis de tensões residuais. Em alguns casos, o erro pode chegar a 140%, para tensões da ordem de 0.9 de S_v. Porém, para retrocalcular as tensões residuais estes trabalhos também usam hipóteses válidas apenas no regime elástico, de forma que os resultados por eles apresentados podem ter imprecisões. Neste trabalho propõem-se novas metodologias numéricas para avaliar a validade da norma ASTM E 837 em regime plástico, através de uma modelagem mais realística do alívio de tensão gerado pela usinagem do furo, evitando o uso de hipóteses linear-elásticas. Estas metodologias são: Estado Equivalente, na qual uma tensão equivalente àquela agindo no componente é aplicada na borda do furo; metodologia Morte de Elementos na qual os elementos presentes na região em que o furo será usinado são eliminados numericamente em vários passos, de forma a simular o processo de usinagem; e a metodologia Tensão Substituta, na qual o material presente na região do furo é substituído pela tensão que nele age, a qual é retirada gradativamente. Foram modeladas em elementos finitos placas com furos passantes e cegos, submetidas a carregamentos uniaxiais e biaxiais, desde 0.3 Sy até 0.9 Sy. Além disso, foram utilizados nas simulações materiais tendo limite elástico e de escoamento coincidentes e não coincidentes. Os erros encontrados entre as tensões retrocalculadas e as tensões aplicadas, para todas as situações são menores que encontrados por outros pesquisadores, obtendo-se no pior caso 70%. Finalmente, conclui-se que as metodologias Tensão Substituta e Morte de

Elementos são as que simulam de forma mais próxima da realidade o processo de usinagem de um furo em um placa submetida à altas tensões.

PALAVRAS-CHAVE:

Tensões Residuais, Método do Furo-Cego, Elementos Finitos, Plasticidade

Abstract

Soares, Ana Cristina; Freire, José Luiz de França. Evaluation of plastic effects in residual stress measurement by the hole drilling technique. Rio de Janeiro, 2003. 236p. DSc. Thesis Department of Mechanical Engineering, Pontificia Universidade Católica do Rio de Janeiro.

One of the most popular techniques applied to measure residual stresses is the hole-drilling technique. The technique is easy to be applied at industry, and is normalized ASTM E 837. However, due to the stress concentration caused by the machined hole, the technique can not be used if the residual stresses are higher than one third of the material yield strength, S_v. There are several researches articles that evaluate the errors aroused from the use of linear-elastic coefficients in case where plastic strains are present. In general, those articles apply the finite element to simulate the process of drilling the hole and stress relief. In certain case it is showed that the error can reach 140% of the applied stress. However, those articles use linear-elastics hypothesis and therefore their predictions can also include mistakes. The present work proposes new numerical methodologies to evaluate the usefulness of the hole-drilling technique, as it is described by the ASTM E 387, in the plastic range. The aim is to model the stress relief caused by the hole's drilling process in a more realistic way, in order to avoid the use of linear-elastics hypothesis. The proposed methodologies are: Equivalent State, in which is applied in the hole a stress equivalent to that one acting externally on the component; Element Death, in which the drilling process is simulated by eliminating numerically in several steps the material which vanishes during the drilling process, and the Replacement Stress; in which the material in the hole is replaced by the stress that is acting at its walls. Those mentioned methodologies were implemented using a commercial finite element program which simulated plates with through the thickness and blind holes. Those plates have been loaded with three different loadings which varied from 0.3 to 0.9 Sy. Two materials with different stress-strain curves have been used. One of them had the elastic limit equal to the yield limit and the other one has those two limits different. In the worst case the errors found were 70%, which is smaller than those found by others researchers. It was concluded that, the Replacement Stress and the Elements Death methodologies are those that best simulate the process of drilling a hole in a plate which is under high stresses.

KEYWORDS –

Residual Stresses, Hole-Drilling Technique, Finite Element Method, Plasticity

Sumário

Capítulo 1 – Introdução		
1.1 - Considerações Iniciais		
1.2 - O Fator de Concentração de tensões	31	
1.3 - Resumo dos próximos capítulos	33	
Capitulo 2 – Técnicas de Medição de Tensões Residuais	35	
2.1 – Tensões Residuais	35	
2.2 - Efeito das tensões residuais sobre a vida dos componentes	37	
mecânicos		
2.3 – Mecanismos de geração de tensões residuais	37	
2.4 – Técnicas de medição de tensões residuais	38	
2.4.1 – Técnicas Destrutivas	40	
2.4.1.1 – Técnica do Furo-Cego / Técnica do Anel Usinado	40	
2.4.1.2 – Remoção de Camadas	41	
2.4.1.3 – Seccionamento	43	
2.4.2 – Técnicas Não-Destrutivas	44	
2.4.2.1 – Difração de raios-X	44	
2.4.2.2 – Difração de Nêutrons	50	
2.4.2.3 – Ultra-som	52	
2.4.2.3 – Técnicas Magnéticas	53	
2.5 – Comparação entre Técnicas		
Capitulo 3 – Técnicas do Furo-Cego para Medição de Tensões	57	
Residuais.		
3.1 – Introdução	57	
3.2 – Cálculo de tensões residuais pela técnica do furo-cego	58	
3.2.1 - Relações ente tensão e deformações na técnica do furo-	68	
cego		
3.3 – Cálculo dos coeficientes de alívio \overline{A} e \overline{B}	71	
3.3.1 – Obtenção experimental dos coeficientes de alívio $\overline{a}~e~\overline{b}$	73	
3.3.2 – Obtenção numérica dos coeficientes de alívio $\overline{a}~e~\overline{b}$	76	
3.4 – Aplicação do Método dos Elementos Finitos a Técnica do	80	
Furo-cego.		

3.4.1 – Furo Passante 8				
3.4.2 – Furo-cego				
Capitulo 4 – Plasticidade				
4.1 – Introdução				
4.2 – Limite de proporcionalidade, limite elástico e limite de	99			
escoamento				
4.3 – Critério de Escoamento da Máxima Energia de Distorção	102			
4.4 – Solução numérica de um caso simples envolvendo plasticidade	103			
4.5 – Revisão bibliográfica relativa a concentração de tensões em				
torno de furos				
Capitulo 5 – Efeito da Plasticidade na medição de tensões	114			
residuais				
5.1 –Introdução	114			
5.2 – Erros gerados pela plastificação	116			
5.2.1 – Nível de plastificação	117			
5.2.2 – Tipo de Curva tensão deformação	117			
5.2.3 – Carregamento	120			
5.2.4 – Profundidade de Furo-Cego	121			
5.3 – Análise dos erros ente as altas tensões aplicadas e as tensões	122			
calculadas usando os coeficientes ASTM				
5.4 – Algumas propostas de correção baseada no princípio da	125			
superposição				
5.5 – Proposta de novas metodologias para avaliar o efeito da	138			
plasticidade na técnica do furo-cego.				
5.5.1 – Metodologia Tradicional	140			
5.5.2 – Metodologia Estado Equivalente	144			
5.5.3 – Metodologia Morte de Elementos	150			
5.5.4 – Metodologia Tensão Substituta	155			
5.6 – Resultados e Discussão	156			
5.6.1 – Furo Passante	157			
5.6.2 – Furo-cego	162			
5.7 – Comparações entre as deformações radias medidas pelos	166			

Extensômetros para as metodologias Tradicional, Morte de			
Elementos e Tensão Substituta.			
6 – Conclusão 1			
6.1 – Introdução			
6.2 - Proposta para trabalhos futuros			
Referências Bibliográficas			
Bibliografia			
Apêndice A - Cálculo dos coeficientes de Alívio a e b 18			
A.1 – Furo passante	181		
A.2 – Furo-cego	193		
A.3 – Uniformidade das Tensões Residuais.			
A.3.1 – Método da deformação incremental	203		
A.3.2 – Método da tensão média	205		
A.3.3 – Método Integral			
A.4 – Método da Série de Potências			
A.5 – Cálculo dos Coeficientes a _{ij} e b _{ij} para campos de tensão não-			
uniformes			
A.6 – Conclusão			
Apêndice B - Efeito da Espessura no fator de concentração de	222		
tensões			
B.1 – Introdução	222		
B.2 – O Fator de Concentração de Tensão	222		
B.3 – Tensão Plana x Deformação Plana	223		
B.4 – O Modelo Numérico	227		
B.4 – Resultados e Discussão			
B.5 – Conclusão			

Listas de Figuras

Figura 2.1 – (a) Componente submetido a trabalho a frio, (b) 36 distribuição das tensões residuais

Figura 2-2 – Superposição de um estado de tensões residuais e de 37 um estado de tensões atuantes

Figura 2.3 – Representação esquemática dos parâmetros 42 envolvidos na técnica da remoção de camadas.

Figura 2.4 – Representação esquemática da técnica do 43 seccionamento.

Figura 2.5 – Distâncias interplanares de grãos com diferentes 45 orientações de um corpo isento de tensões.

Figura 2.6 – Distâncias interplanares de grãos com diferentes 45 orientações, de um corpo sob um campo de tensões.

Figura 2.7 – Representação esquemática dos parâmetros 45 envolvidos na lei de Bragg.

Figura 2.8 – Porção de material na qual incide o feixe de raios-X, 46 destacando-se o cone de difração.

Figura 2.9 – Difratômetro: estão mostrados o difratômetro, a 46 medição e um diagrama de resultados.

Figura 2.10 - Porção de material submetida a um dado estado de 48 tensões.

Figura 2.11 – Técnica (a) pulso-eco e (b) e (c) pitch-catch. 52

Figura 2.12 – Estrutura de domínios num material policristalino. 53

Figura 3.1 – Roseta extensométrica tipo MM 062-RE (dimensões em 59 mm)

Figura 3.2 – Estado de tensão num ponto P(R, θ): (a) antes e (b) 59 depois da usinagem de um furo passante.

Figura 3.3 – Representação do estado de tensões numa placa 60 contendo um furo, sendo representado por dois outros estados.

Figura 3.4 – Cilindro de paredes grossas, submetido à pressão 64 interna e externa.

Figura 3.5 - Representação esquemática da posição das tensões 68

máximas e mínimas ao longo da borda do furo, de acordo com a solução de Kirsch para placa contendo um furo submetida a um estado de tensões σ_x .

Figura 3.6 – Disposição dos extensômetros numa roseta. 71

Figura 3.7 – Representação esquemática da geometria finita do 72 extensômetro.

Figura 3.8 – Coeficientes de alívio \overline{a} e \overline{b} para furo-cego usinado de 75 uma única vez.

Figura 3.9 – Grade do extensômetro. 78

Figura 3.10 – Elementos utilizados nas análises subseqüentes. 80

Figura 3.11 – Detalhe do modelo bidimensional que será preenchido 81 com malha mapeada.

Figura 3.12 – Representação esquemática do rebatimento do 82 extensômetro 2 e posterior redução do mesmo:

Figura 3.13 – Detalhe do modelo bidimensional depois de aplicada a 82 malha mapeada.

Figura 3.14 – Representação esquemática do quadrante analisado, 84 do modelo tridimensional, condições de contorno e carregamento.

Figura 3.15 – Tensões na direção y em uma placa submetida a um 85 estado uniaxial de tensões, sendo $\sigma_v = 20.7$

Figura 3.16 – Vista inferior da região dos extensômetros. 86 Figura 3.17 – Tensões σ_y em uma placa submetida a um estado 86 uniaxial de tensões, sendo $\sigma_y = 20.7$, vistas pela parte inferior dos extensômetros.

Figura 3.18 – Tensões $\sigma^1 e \sigma^3$ em uma placa contendo um furo 87

Figura 3.19 – Modelo tridimensional a ser usado para furo-cego. 89

Figura 3.20 – Detalhe do modelo tridimensional, antes da 89 "usinagem" do furo. Figura 3.21 – Detalhes do modelo tridimensional, depois da 90 "usinagem" de um furo com p = $0.2 r_m$.

Figura 3.22 – Tensões na direção y numa placa contendo um furo 92 não passante, p = 0.2 r_m, submetida a $\sigma_v = 20.7$. Vista frontal.

Figura 3.23 – Vista da região inferior dos extensômetros.92

Figura 3.24 – Tensões σ_y , numa placa com furo cego, p = 0.2 r_m, 93 vista abaixo dos extensômetros, tendo σ_y = 20.7 MPa.

Figura 3.25 - Tensões σ_y , numa placa com furo-cego, p = 1.0 r_m, 95 submetida a estado de tensões uniaxial, $\sigma_y = 20.7$

Figura 3.26 – Tensões σ_y , numa placa com furo-cego, p = 1.0 r_m, 96 submetida a estado de tensões uniaxial, $\sigma_y = 20.7$. Vista da região inferior aos extensômetros.

Figura 3.27 – Deformações radiais ao longo da largura, 97 extensômetro 1, em placas contendo furos passantes e cegos, submetida a estado de tensões uniaxial, $\sigma_v = 20.7$.

Figura 3.28 – Deformações radiais ao longo do comprimento, 98 extensômetro 3, em placas contendo furos passantes e cegos, submetida a estado de tensões uniaxial, $\sigma_y = 20.7$.

Figura 4.1 – Diagrama tensão-deformação típico. 100

Figura 4.2 – Representação esquemática do comportamento de 103 alguns materiais depois de atingido o limite elástico.

Figura 4.3 – Diagrama tensão-deformação dos materiais M1 e M2. 104

Figura 4.4 – Representação esquemática de uma viga em flexão 104

Figura 4.5 – Comparação entre as deflexões obtidas analítica e 106 numericamente para os materiais M1 e M2

Figura 4.6 – Representação esquemática da placa finita com furo 108 carregada uniaxialmente

Figura 4.7 – Fator de concentração de deformação ao longo do eixo 109 transversal de uma placa finita carregada uniaxialmente.

Figura 4.8 – Fator de concentração de tensão ao longo do eixo 111 transversal de uma placa finita carregada uniaxialmente

Figura 4.9 – Deformações principais no eixo transversal para 112 diferentes graus de plastificação

Figura 4.10 – Comparação entre os valores indicados pela regra de 113 Neuber e aqueles calculados por K_t^2

Figura 5.1 - Propriedades dos materiais M1 e M2 118

Figura 5.2 – Comparação entre os resultados obtidos por Beghini e 127 os deste trabalho, para a relação entre as deformações e o fator de carga.

Figura 5.3 – Comparação da relação entre f_{REAL} e f_{ASTM} para os 128 diferentes Ωs

Figura 5.4 – Valores calculados do parâmetro C, pela equação 5.7, 129 versus razão de biaxilidade Ω . Para vários coeficientes de encruamento, q.

Figura 5.5 – Variação dos coeficientes de alivio $\bar{a} \in \bar{b} \operatorname{com} a \frac{\sigma}{S_v}$ 133

Figura 5.6 – Variação dos coeficientes de alivio $\overline{a} \in \overline{b} \operatorname{com} \frac{\sigma}{S_e}$. 134

Figura 5.7 - Variação dos coeficientes \overline{a} e \overline{b} com o parâmetro S. 135 Figura 5.8 – Representação esquemática da metodologia 141 Tradicional

Figura 5.9 – Deformações plásticas na direção do extensômetro 1, 144 para M1 e M2.

Figura 5.10 – Metodologia do Estado Equivalente 145

Figura 5.11 – Tensões equivalentes na borda do furo, no caso em 146 que a carga externa é uniaxial.

Figura 5.12 – Representação esquemática do elemento Surf154. 147

Figura 5.13 – Representação esquemática da aplicação do 148 elemento *Surf154*.

Figura 5.14 – Representação esquemática da metodologia Morte de 152 Elementos

Figura 5. 15 – Mudança nas deformações radiais dos extensômetros 153 1 e 3, para as metodologia Tradicional e Morte de Elementos. M1

Figura 5.16 - Mudança nas deformações radiais dos extensômetros 154

1 e 3, para as metodologia Tradicional e Morte de Elementos. M2

Figura 5.17 – Metodologia Morte de Elementos, profundidade 155 progressiva.

Figura 5.18 – Metodologia da Tensão Substituta. 156

Figura 5.19 – Comparação entre os erros-ASTM encontrados pelas 157 quatro metodologias para M1 e Ω = 1.

Figura 5.20 – Comparação entre os erros-ASTM encontrados pelas 158 quatro metodologias para M2 e Ω = 1

Figura 5.21 – Comparação entre os erros-ASTM encontrados pelas 159 quatro metodologias para M1, no caso de furo passante e Ω = 0.

Figura 5.22 – Comparação entre os erros-ASTM encontrados pelas 159 quatro metodologias para M2, no caso de furo passante e Ω = 0.

Figura 5.23 – Comparação entre erros-ASTM encontrados pelas 160 quatro metodologias para M1, furo passante e $0 < \Omega < 1$.

Figura 5.24 – Comparação entre erros-ASTM encontrados pelas 160 quatro metodologias para M2, furo passante e $0 < \Omega < 1$.

Figura 5.25 – Comparação entre erros-ASTM encontrados pela 162 metodologia Tensão Substituta para M2, furo passante para os três carregamentos.

Figura 5.26 - Comparação entre os erros-ASTM encontrados para 163 M2, no caso de p = $0.2 r_m$ para todos os carregamentos.

Figura 5.27 - Comparação entre os erros-ASTM encontrados para 164 M2, no caso de p = $1.0r_m$ para os carregamentos $\Omega = 0$ e $\Omega = 1$.

Figura 5.28 – Mudanças nas deformações elásticas radiais na 167 direção do extensômetro 1, para as várias fases da metodologia Morte de Elementos com raio progressivo.

Figura 5.29 – Mudanças nas deformações elásticas radias na 168 direção do extensômetro 1, para as várias fases da metodologia Morte de Elementos com profundidade progressiva.

Figura 5.30 – Mudanças nas deformações elásticas radias na 169 direção do extensômetro 1, para a última fase da metodologia Morte de Elementos com diâmetro e profundidade progressiva e para a metodologia tradicional.

Figura 5.31 – Mudanças nas deformações plásticas radias na 170 direção do extensômetro 1, para as várias fases da metodologia Morte de Elementos com raio progressivo.

Figura 5.32 – Mudanças nas deformações plásticas radias na 170 direção do extensômetro 1, para as várias fases da metodologia Morte de Elementos com profundidade progressiva.

5.33 – Mudanças nas deformações radiais no extensômetro 1, para 171 as metodologias Tradicional, Morte de Elementos com raio e profundidade progressivos e Tensão Substituta.

5.34 - Mudanças nas deformações radiais no extensômetro 3, para 172 as metodologias Tradicional, Morte de Elementos com raio e profundidade progressivos e Tensão Substituta.

Figura A.1 – Resumo dos elementos utilizados nas análises 182 tridimensional e axissimétrica

Figura A.2 – Representação esquemática dos modelos utilizados no 183 teste de malhas.

Figura A.3 – Representação esquemática do quadrante analisado 184 do modelo tridimensional

Figura A.4 – Modelo tridimensional sólido, antes da "usinagem" do 185 furo.

Figura A. 5 – Modelo sólido, depois da "usinagem" do furo. 185

Figura A. 6 – Vista frontal do modelo sólido, destacando-se a 185 posição do extensômetro virtual

Figura A.7 – Representação esquemática do modelo tetraédrico. 186 Figura A.8 – Detalhe do campo de tensões do modelo tetraédrico. O 187 valor da tensão nominal era $\sigma_x = 14$ MPa Figura A. 9 – Modelo axissimétrico, antes da "usinagem" do furo187Figura A.10 – Modelo axissimétrico, depois da "usinagem" do furo.188Figura A.11 – Carregamento não-axissimétrico quando se tem I = 2189Figura A.12 – Detalhe do modelo axissimétrico191Figura A.13 – Comparação entre os resultados obtidos para o192

coeficiente \overline{a} , utilizando-se os elementos sólido, tetraédrico e axissimétrico e os resultados de Schajer.

Figura A.14 – Comparação entre os resultados obtidos para o 192 coeficiente \overline{b} , utilizando-se os elementos sólido, tetraédrico e axissimétrico e os resultados de Schajer.

Figura A.15 – Métodos utilizados para a construção do modelo 194 tridimensional por extrusão.

Figura A.16 - Falha apresentada pelo modelo sólido extrudado a 194 partir do elemento *Plane83*.

Figura A.17 – Detalhe do modelo tetraédrico, com furo-cego. 195

Figura A.18 – Comparação entre os valores obtido para o 196 coeficiente \overline{a} por Schajer e neste trabalho utilizando-se modelo tetraédrico.

Figura A.19 – Comparação entre os valores obtido para o 196 coeficiente \overline{b} por Schajer e neste trabalho utilizando-se modelo tetraédrico.

Figura A.20 – Detalhe do modelo axissimétrico depois da usinagem 197 de um furo-cego de profundidade h.

Figura A.21 – Comparação ente os resultados obtidos para o 198 coeficiente \overline{a} pelo modelo axissimétrico e os valores obtidos por Schajer.

Figura A.22 - Comparação ente os resultados obtidos para o 198 coeficiente \overline{b} pelo modelo axissimétrico e os valores obtidos por Schajer.

Figura A.23 – Comparação entre os resultados experimentais de 200 Vigness e os resultados numéricos obtidos com o modelo axissimétrico.

Figura A.24 - Comparação entre os resultados experimentais de 201

Vigness e os resultados numéricos obtidos com o modelo tetraédrico.

Figura A.25 – Deformação percentual versus profundidade de furo 202 normalizada para campos de tensão uniforme

Figura A.26 – Equivalências entre (a) campo de tensão uniforme e 203 (b) não-uniforme

Figura A.27 – Representação esquemática do método da tensão 206 média.

Figura A.28 – Representação dos parâmetros envolvidos no 210 método integral, para o caso contínuo e discreto.

Figura A.29 – Significado físico das constantes \overline{a}_{ii} . 212

Figura A.30 – Coeficientes no método da deformação incremental. 213

Figura A.31 – Coeficientes no método da tensão média. 213

Figura A.32 – Decomposição de um campo não-uniforme 215 desconhecido em outros de distribuição conhecida

Figura A.33 – Superposição de carregamentos: (a) estado de 216 tensões original (b) mudança no estado de tensões devido à usinagem do furo (c) estado final de tensões.

Figura A.34 – Detalhe do modelo axissimétrico usado na análise 218 não-uniforme. Estão mostrados os quatro (i=4) incrementos bem como o carregamento aplicado no terceiro incremento (j=3).

Figura A.35 – Comparação entre os resultados obtidos para o 219 coeficiente a_{ii} neste trabalho e por Schajer

Figura B.1 – Paralelepípedos elementares submetidos a: (a) tensão plana 224 e (b) deformação plana

Figura B.2 – Estado de Tensões numa placa fina submetida à tração
Figura B.3 – (a) Detalhe de um componente com entalhe em U, no qual os
elementos a e c estão na superfície e o elemento b está no meio do
componente. (b) Vista superior destacando os elementos representados
como molas antes e (c) e depois da deformação.

Figura B.4 - Representação esquemática dos modelos tracionados com 227 entalhes em U e com furos circulares.

Figura B.5 - Representação esquemática do quadrante analisado do 228

modelo com furo. Carregamento e restrições similares foram usados no modelo em U.

Figura B.6 – Detalhe do modelo em U, destacando as linhas a serem 229 analisadas (em preto).

Figura B.7 – Deslocamento U_x ao longo da linha 3-4 no modelo com 231 entalhe em U.

Figura B.8 – Deslocamento U_z ao longo da linha 1-3 no modelo com 231 entalhe em U.

Figura B.9 – Variação de $\frac{\epsilon_z}{\epsilon_x}$ ao longo da linha 1-2 no modelo com entalhe ²³²

em U.

Figura B.10 – Variação de $\varepsilon_z e \varepsilon_x$ ao longo da linha 1-3 no modelo com 232 entalhe em U.

Figura B.11 – Variação de K_t ao longo da linha 1-3 no modelo com entalhe 233 em U.

Figura B.12 – Variação de K_t ao longo da linha 1-2 no modelo com entalhe 233 em U.

Figura B.13 – Variação de $\frac{\sigma_z}{\sigma_{nom}}$ no modelo em U. 234

Figura B.14 – Variação da Kt ao longo da linha 1-2, num modelo espesso 235 (U4) e no modelo mais fino.

Lista de Tabelas

Tabela 2.1 - Comparação entre as principais técnicas de medição de	56		
tensões residuais			
Tabela 3.1 – Erros (%) encontrados no cálculo da tensão aplicada para furo			
passante e furo-cego.			
Tabela 3.2 – Valores de σ_{max} na borda e no interior do furo.			
Tabela 5.1 - Deformações plásticas radiais normalizadas na direção do	119		
extensômetro 1, Ω =0			
Tabela 5.2 – Deformações plásticas radiais normalizadas na direção do 11			
extensômetro 3, Ω =0			
Tabela 5.3 – Erros-ASTM para M11			
Tabela 5.4 – Erros-ASTM para M2.	124		
Tabela 5.5 – Erros-ASTM para os valores corrigidos pela metodologia			
de Beghini, para M1			
Tabela 5.6 – Erros-ASTM para os valores corrigidos pela metodologia 13			
de Beghini, para M2			
Tabela 5.7 – Valores da razão de biaxilidade calculados pela equação 5.713			
Tabela 5.8 – Erros-ASTM obtidos antes e depois da correção de Yan para			
os dados experimentais obtidos no trabalho dele e para os dados numéricos			
deste trabalho, p = 1.0 r _m			
Tabela 5.9 – Resumo das propostas de correção até agora apresentadas13			
Tabela 5.9 – Resumo dos erros encontrados antes e depois da correções. 1			
Tabela 5. 10 – Cálculo de σ'_x, σ'_y e τ'_{xy} ao longo dos nós da circunferência	149		
do furo.			

Tabela A.1 – Comparação entre os resultados encontrados por Kirsch e 180 Peterson e os deste trabalho.

Tabela A.2 – Comparação entre os resultados obtidos neste trabalho e por 188 Schajer

Tabela A.3 – Comparação entres os resultados do modelo axissimétrico e197tetraédrico e os resultados obtidos por Vigness

Tabela B.1 – Dimensões do modelo com entalhe em U225Tabela B.2 – Dimensões do modelo com furo225Tabela B.3 – Comparação entre os resultados de Kt obtidos por elementos232finitos com 8 nós, elementos finitos de 20 nós e fotoelasticidadetridimensional.

Lista de Símbolos

$\overline{A}, \overline{B}, \overline{C}, \overline{D},$	Coeficientes de alívio pontuais.
σ_{nom}	Tensão nominal bruta
σ_{nom}^{liq}	Tensão nominal líquida
$\sigma_{_{max}}$	Tensão máxima na vizinhança imediata de uma descontinuidade
$\sigma_1, \sigma_2, \sigma_3$	Tensões Principais
$\sigma^1, \sigma^2, \sigma^3$	Tensões nas direções dos extensômetros 1, 2 e 3
σ_{x}	Tensão normal no eixo X
σ_y	Tensão normal no eixo Y
σ_{r}	Tensão radial
$\sigma_{_{ heta}}$	Tensão circunferencial
$\tau_{r\theta}$	Tensão cisalhante
σ_r^A	Tensão radial aliviada
$\sigma^{\rm A}_{ heta}$	Tensão circunferencial aliviada
$ au_{r heta}^{ m A}$	Tensão cisalhante aliviada
$\sigma_{r}^{A,L}, \sigma_{\theta}^{A,L}, \tau_{r\theta}^{A,L}$	Parcela das tensões aliviadas representável pela solução de Lamé
$\sigma_{r}^{A,\theta}, \sigma_{\theta}^{A,\theta}, \tau_{r\theta}^{A,\theta}$	Parcela das tensões aliviadas dependente de $\boldsymbol{\theta}$
ε _r	Deformação radial
ϵ_{θ}	Deformação circunferencial
ϵ_r^x	Deformação radial, quando a tensão é aplicado no eixo X
$\boldsymbol{\epsilon}_{r}^{y}$	Deformação radial, quando a tensão é aplicado no eixo Y
$\varepsilon^1, \varepsilon^2, \varepsilon^3$	Deformações medidas pelos extensômetros nas direções 1, 2 e 3
σ_{max}^{res}	Tensão residual máxima.
σ_{\min}^{res}	Tensão residual mínima.

$\overline{a},\overline{b}$	Coeficientes de alívio adimensionais.
$\boldsymbol{\varepsilon}_{a}^{1}, \boldsymbol{\varepsilon}_{a}^{2}, \boldsymbol{\varepsilon}_{a}^{3}$	Deformações medidas pelos extensômetros 1, 2 e 3 antes da
	usinagem de um furo
$\mathbf{e}^1 \mathbf{e}^2 \mathbf{e}^3$	Deformações medidas pelos extensômetros 1, 2 e 3 depois
$\boldsymbol{\varepsilon}_{d}, \boldsymbol{\varepsilon}_{d}, \boldsymbol{\varepsilon}_{d}$	da usinagem de um furo
σ_{c}	Tensão de calibração
ε*	Deformação média
σ_{p}	Tensão limite de proporcionalidade
$\sigma_{_{e}}$	Tensão limite elástico
σ_{y}	Tensão de escoamento
σ_{0}	Tensão equivalente
٨	Deflexão quando a força aplicada causa é a que causa
Δу	escoamento
δ	Abertura da chapa
ν	Coeficiente de Poisson
λ	Comprimento de onda
φ	Ângulo entre o feixe incidente e o plano difrator
Ψ	Inclinação do eixo de rotação do goniômetro
θ	Ângulo genérico
Φ	Função de tensão
Ω	Razão de biaxilidade
Ω_{B}	Razão de biaxilidade segundo Beghini
π	Nível de plastificação
σ(e)	Tensão residual presente na camada usinada
кі, к2	Ângulos
A, B, C, D	Constantes de calibração pontuais
b	Largura do componente
С	Distância de linha neutra ao ponto de interesse
d	Distância interplanar
de	Espessura da camada sendo usinada
d _f	Variação na deflexão produzida pela usinagem de cada

	camada
$d_n d_1, d_2 \dots$	Distâncias interplanares em componentes sob tensão
E	Módulo de Elasticidade
e _f	Espessura final
e _i	Espessura inicial
f	Fator de carga
f _{REAL}	Fator de carga real
f _{ASTM}	Fator de carga calculado segundo Norma ASTM E 837
F	Força aplicada
f _f (e)	Deflexão final
f _i (e)	Deflexão inicial
F _y	Força que causa escoamento
G, H., I, J	Constantes de integração
G _K , H _K , I _K , J _K	Constantes de integração no problema de Kirsch
h	Constante de Planck
К	Constante elasto-acústica
K _σ	Fator de concentração de tensão
K_{ϵ}	Fator de concentração de deformação
Kt	Fator de concentração de tensões ou de deformações
L	Largura da placa virtual ou do espécime
L _f	Comprimento sob o qual a deflexão está sendo medida
L _{fd}	Distâncias da fonte até o detector
m	Massa do Elétron
n	Um inteiro
Р	Carga aplicada no corpo de prova
q	Coeficiente de encruamento
r	Raio do furo
R	Raio genérico
R ₁ , R ₂	Comprimento inicial e final do extensômetro
r _e	Raio externo ou raio longe do ponto de interesse
r _i	Raio interno ou raio do ponto de interesse
r _m	Raio médio ou de referência do extensômetro
t	Espessura do componente

V	Velocidade de propagação de uma onda num meio sob
	tensão
V ₀	Velocidade de propagação de uma onda num meio isento de
	tensão
X ₁ , X ₂	Coordenada inicial e final do extensômetro, no eixo X

Y₁, Y₂ Coordenada inicial e final do extensômetro, no eixo Y

Senhor, Fazei-me instrumento de vossa paz! Onde houver ódio, que eu leve o amor Onde houver ofensa, que eu leve o perdão Onde houver discórdia, que eu leve a união onde houver dúvidas, que eu leve a fé Onde houve erro, que eu leve a verdade Onde houve desespero, que eu leve a esperança Onde houver tristeza que eu leve a alegria Onde houver trevas que eu leve a luz. Oração de São Francisco