图5 对径受压圆环应力光图

(a) 本系统打印的应力光图; (b) 光弹照片

图6 闭合刚架的应力光图

(a) 本系统打印的应力光图; (b) 光弹性照片

拍照获得的应力光图照片是吻合的(见图5)。

4.3 作用在弹性介质上的闭合刚架,上部横梁跨中承受沿厚度方向的分布荷载 $g = 37$ 千克每厘米,其应力光图见图6。

5. 结论

本文提出的光弹性数据自动采集和分析系统,以其采集和分析迅速、可靠,结构简单,造价低廉并可用于其他光测实验而见长。本系统中的硬件和软件具有独特的功能,能自动识别采集过程中的真伪信号,自动判别条纹级数,自动确定任意小级数等。

本系统已初步实现了光弹性实验的全自动化,是有实用价值,有发展前途的光测力学自动

化系统。当然本系统还需进一步完善,例如进一步提高分辨率,自动判别应力正负号等。

参 考 文 献

- [1] Zandman, F., Photostress Analysis Product Engineering, (March 1959).
- [2] Cheng, Y. F., An automatic system for scattered-light photoelasticity, *Exp. Mech.*, **9** (1969), 407-412.
- [3] Gerlach H. D., Electronic aids for the automation of photoelastic measurement, Doctoral Thesis, University of Karlsruhe, FRG(1968).
- [4] 刘全坤, Rechnergestützte Bilderfassung-verarbeitung und-auswertung in der Spannungsoptik, 西德博士论文(1990).
- [5] Reiner, S., New automatic polariscope system, *Exp. Mech.*, **14** (1974), 468-491.
- [6] Robert, A., Cadoret, G., Royer, J., Détermination Ponctuelle de l'orientation et du déphasage d'un Birefringent, C. R. AC. SC. Parist 283, Se'rie B(1976), 123-126.
Robert, A., Royer, J., Rotary birefringent and quarter-wave plates applied to photoelasticity, *Exp. Mech.*, **21** (1981), 186-194.
- [7] Allison, I. M., Nurse, P., Interactive control for an automatic polariscope, *Strain*, (July 1979), 90-94.
- [8] 张远鹏、张合义, 光调制自动光弹性仪, 北京大学鉴定会资料(1985).
- [9] Carter, A. L., Obtaining stress maps from photoelastic data using a digital computer, *Exp. Mech.* **8** (1968), 122-127.
- [10] Müller, R. K., Saackel, L. R., Complete automatic analysis of photoelastic fringes, *Exp. Mech.*, **19** (1979), 245-251.
- [11] 韦疑男等, 平面光弹性数据自动采集和计算的探讨研究, 第三届全国实验应力分析学术会议论文摘要汇编(1982).
- [12] 张 帆、苏明照等, GTF-181型光弹性数字图象分析系统, 国防科学技术大学鉴定会资料(1986).

(本文于1988年2月1日收到)

弹塑性状态下 Neuber 疲劳公式应用的局限性分析

王 莱 翔 梁 国 炜

(西北工业大学)

摘要 本文应用弹塑性有限元计算技术结果,分析了目前疲劳寿命计算中常用的局部应力-应变法之一的

Neuber公式应用的局限性。文章指出:随着构件应力集中部位塑性区的扩大, Neuber公式计算的结果误差

也随之扩大。因此, Neuber 公式只适合于小塑性区状态。

关键词 Neuber 公式, 弹塑性有限元, 局部应力应变, 塑性区

1. 引言

飞机及航空发动机零件的故障, 常由于应力集中部位经受疲劳累积损伤而报废, 近二十年来, 国内外在预测零件疲劳寿命时, 常用局部应力-应变法。此法比传统的 $S-N$ 曲线估算寿命来得准确和合理。因为直接考虑零件易损处(如应力集中部位)的应力和应变值, 而不是远离这部位的名义应力。在工程应用中, 人们常乐于使用属于局部应力-应变法之一的 Neuber 公式计算零件的寿命^[1,2]。这种方法的优点是计算简单。然而, Neuber 公式是一个半经验公式, 在使用中有一定的局限性。本文应用弹塑性有限元计算技术, 探讨缺口试件的缺口根部塑性区大小对它的影响。结果表明, 随着缺口根部塑性区的扩大, 使用 Neuber 公式计算结果的误差也随之增加。

2. 有限元计算技术和结果

用局部应力-应变法计算零件的疲劳寿命, 目前基本有两种方法, 简单的方法是 Neuber 法, 但计算误差较大。较为精确的是使用有限元计算分析零件应力集中部位的应力-应变响应, 但

图1 双侧圆角缺口受拉平板(板厚 2mm)

计算麻烦^[3]。为探讨 Neuber 公式在弹塑性状态下的误差, 我们使用有限元技术, 在单调加载下作一验证分析。

本例采用图1的双侧圆角缺口受拉平板作有限元计算, 平板两端作用着均匀的载荷 $\sigma_0/2$, 计算的应力分量 σ_x 和应变分量 ϵ_x , 分别示于图2和图3。图上虚线为弹塑性计算结果, 实线为弹性计算结果。可见, 弹塑性计算结果与弹性计算结果相比在塑性区内应力增长率放慢, 应变增长率加剧。塑性区的大小和形状, 可根据弹塑性有限元计算详细绘出。

3. 求解 Neuber 解的方法及与有限元解的比较

Neuber 提出的半经验公式为

$$K_T^2 = K_\sigma \cdot K_\epsilon \quad (1)$$

其中, K_T 为理论弹性应力集中系数, K_σ 为应力集中系数, K_ϵ 为应变集中系数, 设 σ_0, ϵ_0 为名义应力和名义应变, 且 $\sigma_0 = E\epsilon_0$ 。由于

$$K_\sigma = \sigma_{\max}/\sigma_0, \quad K_\epsilon = \epsilon_{\max}/\epsilon_0$$

代入式(1)得

图2 沿x轴应力分布

图3 沿x轴应变分布

$$\varepsilon_{y\max} = 0.00145,$$

便是 Neuber 解的值。在名义应力 $\sigma_0 = 1.000$ 、 1.2972 、 $1.514 \dots$ 等时, 交点的 $\sigma_{y\max}$ 、 $\varepsilon_{y\max}$ 值列于表 1 ⑧和⑨列。为验证和比较, 弹塑性有限元解的 $\sigma_{y\max}$ 、 $\varepsilon_{y\max}$ 列于表 1 ④和⑤列。Neuber 法和有限元法所得的 Neuber 常数分别列于⑦和⑥列。图 5 为弹塑性有限元计算中得出的塑性区, 可见, σ_0 的增加, 使缺口根部塑性区不断扩大。 $\sigma_0 = 2.598 \text{ kg/mm}^2$ 时, 塑性区尺寸为 2.2575 mm , 用占净面积宽度之半 (15 mm) $A\%$ 衡量, $A\% = \frac{2.2575}{15} = 15.05\%$ 。

图 5 有限元计算显示的塑性区增长

4. 结论和分析

由表 1、图 4、图 5 得到如下结论:

(1) 名义应力 σ_0 的增加使塑性区扩大(表 1 ③列), Neuber 常数 c 的误差 $E_c\%$ (⑩列) 不断增大。如用加载系数 $L^{[3]}$ ($L = \sigma_{\max}/\sigma_0$, 对本例 $\sigma_{\max} = \sigma_{y\max}$) 与 $E_c\%$ 的关系描述可画出图线(图 6), 可见 $|E_c|\%$ 的值随 L 线性增加, 在弹性状态下, 误差几乎为零。由此证明了, 在弹性状态下 Neuber 公式是完全正确的。当 $\sigma_0 = 1.947989 \text{ kg/mm}^2$, 加载系数 $L = 1.505155$, 相应的塑性区大小 $A\%$ 为 4.67% , 此时的 Neuber 常数误差 $E_c\%$ 达 12.8944% , 应力误差 $E_\sigma\% = 7.64496\%$, 应变误差 $E_\varepsilon\% = 4.20430\%$, Neuber 法和有限元法偏离明显, 说明使用 Neuber 公式较勉强。

(2) 应力、应变值的误差, 随着塑性区的增

加, 大致也有增加的趋势(⑪、⑫列)。同样, 在弹性状态下, 解的误差几乎接近于零。

本例有限元计算的准确性, 导致误差的原因可能为: 增量加载步长的大小和有限元的高散误差, 为适应缺口根部应力、应变的剧烈变化并详细描绘塑性区尺寸, 必须在根部划分较细的网格。较小的增量加载步长, 使局部应变误差 $E_\varepsilon\%$ 较小。

通过本例弹塑性有限元计算和 Neuber 法两种结果, 足以说明: Neuber 公式只适于应力集中部位出现小塑性区的情况。如果出现较大的塑性区, 最好还是使用有限元计算, 正确算出应力集中部位的应力、应变值, 才能为零件的准确寿命计算打下基础。

图 6 Neuber 常数误差

参 考 文 献

- [1] S. Majumdar, Analysis of Low Cyclic Fatigue and Creep in Gas Turbine Engine, *J. Aircraft*, (1975).
- [2] S. Tepper, Low-Cycle Fatigue of the Turbine Disk for the National Aeronautics Turbine Rig. STP612, THERMAL FATIGUE OF MATERIALS AND COMPONENTS.
- [3] 伍义生, 一种计算疲劳寿命的新方法——Neuber 局部应力-应变分析法, *力学与实践*, 2(1982).
- [4] R. E 彼德逊, 设计中的应力集中系数, 中国工业出版社, 刘纯朴译, 5(1965).
- [5] 李大潜等编, 有限元法续讲, 科学出版社 (1979) p. 197.

(本文于 1988 年 1 月 18 日收到)