用激光全息干涉法检测轮胎内部缺陷

相森

(化工部曙光橡胶工业研究所)

提要:本文利用轮胎受荷前后表面反射光波的干涉原理,从布喇格方程出发,导出了干涉条纹间距与变形量的关系式,分析了内部缺陷与条纹畸变的关系。

Inspection of internal flaws of tire with laser holographic interferometry

Xie Xiangsen

(Shuguang Institute of Rubber Industry, Ministry of Chemical Industry)

Abstract: The formulas for strain quantity and fringe spacing on the basis of Bragg equation are derived. The relationship between fringe deformation and internal flaws is analysed.

一、前

轮胎是飞机和汽车负荷的支承者。轮胎 质量的好坏,直接影响到飞机和汽车的行驶 安全。随着行驶速度的提高,对轮胎质量的 要求也愈来愈高。1966年 R. M. Grant 指 出用激光全息照相法对橡胶制品进行无损检 验是有效的手段^[11]。很多国家都在这方面进 行了大量工作。各种型号的全息轮胎分析 仪器相继出现。美国工业全息照相公司 (I. H. I.)几年来先后搞了五代产品^[22]。

全息干涉法检测轮胎,实质是记录轮胎 受荷前后其表面(内表面或外表面)所反射的 光波,然后观察这两光波所发生的干涉,借对 干涉条纹的分析探知胎内结构。

二、变形量与条纹间距的关系

观察条纹是通过将全息片放置于参考光 30 • 下照射进行的。干涉条纹发生在全息图一级 衍散波方向,距离为L的地方。由全息成象 原理可知,距离L就是拍摄全息照片时轮胎 到底片的距离。条纹的产生可认为是A、B 状态轮胎"同时"存在所引起的干涉效果。如 图1所示。



图1 轮胎上任意点 a 在载荷作用下变至 b 点, 它们所反射的光波在 c 处发生干涉

轮胎上任意 a 点在 载 荷 作 用 下 变 为 b 点,它们所反射的光波在 c 处发生干涉时,应 遵守布喇格方程^[3]:

$$d = \frac{\lambda}{2\sin\frac{\theta}{2}} \tag{1}$$

收稿日期: 1981年1月9日。

式中d为条纹间距; λ 为光波波长; θ 为a点反射光与b点反射光在o处的夹角。

设变形矢量 *ab* = *r*, 过 *ab* 中点作垂线与 干涉面相交于 *c* 点(如图 1),则可得:

 $\sin\frac{\theta}{2} = \frac{r}{2} \Big/ 2L = \frac{r}{4L} \tag{2}$

代入(1)式得:

$$d = \frac{2L\lambda}{r} \tag{3}$$

当变形矢量与干涉面具有夹角ψ时,可 得条纹间距与变形量的一般表达式为:

$$d = \frac{2L\lambda}{m}\cos\psi \tag{4}$$

由此可看出,变形量愈大,条纹间距愈小,反 之亦然。

若采用抽真空办法给轮胎加载,抽真空的压力即为加给轮胎的应力,通常此应力是 很小的(小于 0.01 千克/毫米²),故应力应变 之间服从虎克定律:

$$r = k \frac{P}{E} \tag{5}$$

代入(4)式得条纹间距与杨氏模量的关系为:

 $d = \frac{2L\lambda E}{kP} \cos\psi \tag{6}$

式中 P 为加给轮胎的应力; D 为杨氏模量 k 为一比例系数。可见在其它参量固定 时,条纹间距与杨氏模量具有正比关系。以 上分析与实验结果完全一致。图 2 是航空轮 胎两次曝光全息再现象照片, 图中 D 处的条 纹特别密, 预示轮胎在该处具有较低的杨氏 模量; 当把轮胎切开时, 正好在 D 处发现一 个离表面 9.3 毫米的内部脱层, 图 3 是切开 后的实物照片。



图2 航空轮胎两次曝光全息再现象照片



图 3 按图 2 的条纹畸变区切开轮胎后 发现一个距表面 9.3 毫米的内部脱层

三、条纹畸变与内部缺陷

由公式(6)看出,如果轮胎内部结构完 好,杨氏模量无特殊变化,则条纹将是较均匀 的。若胎内 E 值具有突变,便将引起条纹畸 变。如图 4,设轮胎在 D 处具有内部 脱层, 由于脱层内气体的 E 值比橡胶 及 帘线的 E 值小,故当轮胎的环境压力变为负值时,由 (5)式可知 D 处的变形量要比其周围部位的 变形量大些,所以该处的条纹要密些。轮胎 内部缺陷区与条纹畸变区具有直接对应的关 系。



图 5 是具有人工缺陷的仿轮胎试片两次 曝光全息再现象照片,从中可看到四处条纹 畸变区,即 *A、B、C、D* 各处。 经解剖证明 在 *A、B、C、D* 对应的内部均存在脱层。 从

. 31 .



图5 仿轮胎平板试片两次曝光全息再现象照片

照片与实物测得各脱层的有关参数如表所示。由表看出,除 *a* 坐标有一反转之外,照片 所得脱层的平面坐标与实物完全一致。从照 片得到的脱层尺寸小于实际尺寸,这是由于 脱层边界处条纹畸变变得不明显的缘故。*a* 坐标的反转,是因为反拍是对着虚象进行的 原故。缺陷的深度不能从照片中简单地确 定。G.M.Brown^[4]曾给出圆形脱层的变形 量的计算公式

r=KPD⁴/EH³ (7)
式中r为变形量; P为加载压力; D为脱层
直径; H为脱层深度; E为弹性模量。将
(7)代入(4)得:

d=2LλEH³ cosψ/KPD⁴ (8) 可见条纹间距不但与脱层深度有关,同时也 与脱层大小有关。若脱层大小相同,则愈深 的脱层,条纹间距愈大,反过来也是如此。

脱	脱 层 坐 标 (毫米)				脱层尺寸 (毫米)				脱层面积	脱层深度	条纹间距
层	$x_{ m I\!R}$	ダ照	xy.	y实	ana	の開	az	し きま	(毫米2)	(毫米)	(毫米)
A	35	0	- 35	C	21	12	24	15	360 π	4	很小
В	-15	0	15	(40	21	43	24	1032π	14	6
C	-83	-11	83	-11	22	15	27	19	513π	11	3
D	-82	27	82	27	8	5	9	6	54π	3	2

表 从再现象照片和实物中测得 各脱层的有关参数

诀明: *x*_{**B**}、*y*_{**B**}、*a*_{**E**}、*b*_{**B**} 是从照片中测得; *x*_{**P**}、*y*_{**P**}、*a*_{**F**}、*b*_{**P**} 是从实物中测得 四、结论

全息干涉法是一种灵敏、无损、安全、准确的检测方法,它操作简单,结果直观。利用 它可检测出波长量级的微小变形;毫米量级 的内部脱层可清楚地反映在全息照片上。图 6是利用我们研制的S-JQL-1500型激光全 息轮胎无损检测仪拍摄到的航空轮胎内部 3毫米直径脱层所引起的条纹畸变;图7是 该脱层解剖后的实物照片。利用本文导出的 一些关系式,可对实验现象进行基本的解析。



图 6 3 毫米胎内脱层引起的条纹畸变



图7 3毫米内部胎层解剖后实物照片

参考文献

- [1] F. Woef; Rubber Age, 1969, 101, No. 2, 65.
- [2] Ted. R. Zimmerman; Comments Upon the Post Precent of Future of Holographic NDT of Pneumatic Tires, 1979.
- [3] Matt Lehmann; The Engineering Uses of Holography, p. 1~23, Edited by E. R Robertson & J. M. Harvey, Cambridge University Press, 1970.
- [4] G. M. Brown; Holographic Nodestructive Testing 1974, p. 55~64.

82 航空轮船两次爆光全角耳颈变照片。