

# 激光模式的角分布

高坤敏 戴显熹

(复旦大学)

## 一、引 言

激光模式角分布对激光通讯、测距、准直等工作来说,均是重要的。例如在离发射点距离为 <sup>z</sup> 的地方,面积为 <sup>π</sup>/<sub>4</sub> d<sup>2</sup>的探测器上所接收到的功率为;

 $\Delta J = K U_0 \frac{d^2}{4} \frac{\ln 2}{z^2 \Theta^2} \exp \left[ -\left[ \ln 2 \right] \left( \frac{\rho^2}{z^2 \Theta^2} \right) - (\alpha + \beta) z \right]_{\circ}$ 

其中 <sup>1</sup> 为基模发散角。在某些测距工作中,为了增加功率和非协作目标的漫反射的强度,可 采用适当阶次的高阶模。因此在研制激光器时要控制模式及其角分布,以及研究它们对传输 的影响。

文章[1]所分析的是平行平面腔和对称共焦腔(n=0,1,2,3),实际应用中广泛地采用各种 曲率的平凹腔、半同心腔等,这是为了满足模式选择、角分布、功率、稳定性、工艺精度等特殊方 面的要求而综合设计的。因此本文的目的之一是试图分析各种稳定腔的各阶模式的角分布, 求出它们的通式,并证明对每个高斯型腔的各阶模式角分布质量可用一个特征参量 Q<sub>0</sub>来描 写。

由于半同心腔等在应用上有一定的优点,我们采用等效定理和(5)式计算了角分布等,这 是准几何光学近似得不到的。

激光模式角分布的理论与实验比较,也是检验模式理论的一个重要方面。因此我们采用 有限孔径共焦腔的严格解计算了角分布与发散角。

### 二、窄光束角分布的非傅里叶表式

激光谐振腔的模式,实际上是谐振腔中允许的分立的电磁场的本征态。模式的角分布是 指模式的电磁场辐射功率的角分布。因此从物理观点来看,应该通过场的能流密度矢量 *S* 来 计算(方案 I):

$$D(\theta, \varphi) d\Omega = \lim \mathbf{S} \cdot d\boldsymbol{\sigma}_{\circ}$$
<sup>(1)</sup>

当然,也可以用场的三维傅里叶变换来计算(方案 Ⅱ):

$$\boldsymbol{C}(\boldsymbol{k}) = \frac{1}{(2\pi)^3} \iint_{-\infty}^{\infty} e^{i\boldsymbol{k}\cdot\boldsymbol{r}} \boldsymbol{E}(\boldsymbol{r}) d\boldsymbol{r}_{\circ}$$
(2)

在真空中,或均匀、各向同性的无吸收介质中,当源集中在有限区域时,则场的单频辐射在波区 具有  $\frac{1}{m} f(\theta, \varphi) e^{ikr}$ 的形式,由麦克斯韦方程的一般解,可以证明存在下列一般关系:

$$\boldsymbol{C}(\boldsymbol{k}) = \frac{4\pi}{k} i \delta_{+}(\boldsymbol{k} - \boldsymbol{k}_{0}) \boldsymbol{f}(\boldsymbol{\theta}, \boldsymbol{\varphi}) + \boldsymbol{C}_{0}$$
(3)

其中  $C_0$  为有界矢量。 $\delta_+$  是  $\delta$  函数的正频部。

由(3)可知,不论用 S 或 C, 所算的角分布的结果是一致的。(2)还指出,求 C(k)要知道全 空间的场。(3)指出此积分是发散的,但可以通过场的辐射区的渐近值求出 C(k)的主部,它已 足以确定相对角分布了。

在研究有限孔径腔的模式时,一般要求解模式的积分方程组<sup>[2]</sup>

 $\widehat{K}(1,2)E^{(2)} = \gamma^{(1)}E^{(1)}; \quad \widehat{K}(2,1)E^{(1)} = \gamma^{(2)}E^{(2)}, \quad (4)$ 

而所获得的解一般只是镜片表面的场分布。因此再需要通过镜片表面的场直接求出角分布的 公式(方案 III)。文章[1]认为一般情况下可用镜片表面的场的二维傅氏变换的绝对值平方来 表示角分布,即[1]中的(5)、(11)、(15)式。这种表式是与关系式(3)相抵触的。我们从惠更斯 原理和玻印廷矢量 S 出发,利用关系式(1),考虑菲涅耳近似和窄光束的特点,导出由镜片表 面的场求出角分布振幅 f(θ, φ)的公式为:

$$f(\theta,\varphi) = \frac{i}{\lambda} \iint_{\Sigma} E(x_0, y_0) \exp\left\{ik\left[\sin\theta\cos\varphi x_0 + \sin\theta\sin\varphi y_0 - \frac{1}{2R}\cos\theta(x_0^2 + y_0^2)\right]\right\} dx_0 dy_0$$
(5)

其中R是输出镜片的球面曲率半径, $\Sigma$ 是镜片面积。

对圆镜腔,  $E_{pl}(\rho, \varphi) = g_{pl}(\rho) \begin{cases} \cos l\varphi \\ \sin l\varphi \end{cases}; f(\theta, \varphi)$ 的表式为:

$$f(\theta,\varphi) = \frac{i}{\lambda} (2\pi i^l) \left\{ \cos l\varphi \\ \sin l\varphi \right\}_{0}^{a} g_{pl}(\rho) J_l(k\rho\sin\theta) e^{-i\frac{k}{2R}\cos\theta\rho^{a}} \rho d\rho_{o}$$
(6)

(5)、(6)表式的特点是非傅里叶和汉克尔变换,存在一个与镜片曲率有关的指数因子
\* e<sup>t k/212<sup>cos θρ<sup>2</sup></sup></sup>,它在平面腔情况下为1,因此公式回复到二维傅氏变换。因此文章[1]对平面腔的计算是与(5)结果一致的。[1]中对1/R ≠0的共焦腔的一切计算结果,将与(5)不一致。可以证明,表式(5)、(6)与方案(I)、(II)是内部完全一致的。

#### 三、大孔径腔的模式角分布

作为表式的应用的实例,利用方案(III)讨论无限孔径腔模式角分布。因为当菲涅耳数 *N→∞*时积分方程组(4)具有较为严格的解析解。将这些较严格的解代入(5)、(6),较为严格地 完成积分后可以得到(计算略)各阶模式的角分布为:

(A) 圆镜腔:

$$D(\theta, \varphi) d\Omega = A^{2} \begin{cases} \cos^{2} l\varphi \\ \sin^{2} l\varphi \end{cases} \left[ \frac{K W_{0}^{2}(\theta)}{2} \right]^{2} \left[ Q_{0}^{2}(\theta) \sin^{2} \theta \right]^{l} \left[ L_{p}^{l}(Q_{0}^{2}(\theta) \sin^{2} \theta) \right]^{2} \\ \cdot \exp\left[ -Q_{0}^{2}(\theta) \sin^{2} \theta \right] d\Omega_{0}$$

(7)

23 .

其中

$$W_{0}(\theta) = \frac{W_{2}}{\left[1 + \frac{K^{2} \cos^{2} \theta W_{2}^{*}}{4R_{2}^{2}}\right]^{1/2}} \doteq W_{0}; \quad Q_{0}(\theta) = \frac{K}{\sqrt{2}} W_{0}(\theta)$$

 $W_2$ 为输出镜片上的光斑尺寸, $W_0$ 为腰尺寸。 $L_p(x)$ 为蒂合拉盖尔多项式。还可以通过(7)求出O(k)的主部。

(B) 对方镜腔:

$$D(\theta,\varphi)d\Omega = A^{2} \frac{K^{2}}{4} W_{0}^{4}(\theta) H_{m}^{2} \left(\frac{W_{0}(\theta)}{\sqrt{2}} K \sin \theta \cos \varphi\right) H_{n}^{2} \left(\frac{W_{0}(\theta)}{\sqrt{2}} K \sin \theta \sin \varphi\right)$$
$$e^{-\frac{1}{2} W_{0}^{2}(\theta) K^{2} \sin^{2} \theta} d\Omega_{o}$$
(8)

讨论:

(I) 凡大孔径稳定腔,对应的各阶模式具有统一的表达式,每个腔都具有一个角分布的特征参量 Q<sub>0</sub>,在一般情况下均可以略去 Q<sub>0</sub>(θ)对 θ 的依赖关系:

$$Q_0(\theta) \approx Q_0(0) = \sqrt{\frac{2\pi L}{\lambda}} \left[ \frac{g_1 g_2 (1 - g_1 g_2)}{(g_1 + g_2 - 2g_1 g_2)^2} \right]^{1/4} = \frac{1}{\sqrt{2}} K W_0$$
(9)

它对各阶模式是通用的,它反映腔的角分布的品质。Q。越大,角分布越集中;反之,则散得越 开。算出腔体的单参数Q。(0),就可以全面地比较两个腔体的(各阶模式)角分布的质量,而无 须作各阶模式的角分布图表。例如大孔径情况下,常用的似平面腔的角分布全面地比共焦腔 的好(小孔径情况在第五节讨论),角分布最差的是同心腔和半同心腔;平凹腔中球面曲率半径 越大则角分布越好。

(II) 作为(7)和(8)的特例,可以求出各腔的基模的发散角(半功率点的锥角宽度);

$$\Theta = \sin^{-1} \sqrt{\left(\frac{\ln 2}{2\pi}\right)^{\lambda} L} \left[ \frac{(g_1 + g_2 - 2g_1 g_2)^2}{g_1 g_2 (1 - g_1 g_2)} \right]^{1/4}$$
(10)

在一般情况下, $\Theta$ 很小, $\sin \Theta \approx tg \Theta$ ,即与文章[3]的结果一致。在共焦腔情况下

$$2\Theta = 2\sqrt{\frac{\ln 2}{\pi} \cdot \frac{\lambda}{L}} \approx 1.88 \left(\frac{\lambda}{2a}\right) \sqrt{N}$$

比文章[1]的值  $2\Theta'=1.34\left(\frac{\lambda}{2a}\right)\sqrt{N}$ 大41%,这是因为基本出发点的分歧造成的。

数值计算表明,在方镜腔情况下,"高阶模式在离轴支瓣上具有较近轴支瓣具有更大的能量。"因而在定性上与文章[1]的计算结果不同。原因是[1]在积分中有疏忽。

#### 四、同心腔的角分布与发散角

准几何光学近似不适用于稳定区域边界上的腔体,例如同心腔、半同心腔、平面腔等。鉴于 它们在应用上的重要性,又需要考虑这些腔体。例如半同心腔的模式选择方便,对镜片的垂直 度要求低,在冷却水等机械冲击下仍较稳定等,因此在应用上也较为重视。一般都知道同心腔 发散角大。究竟多大?因为计算复杂,准几何光学近似失效,因此未有过定量的结果。现在我 们来讨论这个问题。

首先求出同心腔在镜片上的场。因为对称同心腔有 g1=g2=-1,因此利用模式积分方程的较严格的等效性定理<sup>[4,5]</sup>,可知 g 值符号相反,数值相同的两个腔的本征 函数(和本征

• 24 •

值)互为复数共轭,因此利用资料[6]关于平行平面腔的模式解析式,可以求出同心腔的场分布:

$$E_m(x) = \frac{\cos\left(\frac{m\pi x}{2a\left[1+0.824\left(\frac{1-i}{\sqrt{8\pi N}}\right)\right]}\right), \ m = \begin{cases} 1, 3, 5, \cdots \\ 2, 4, 6, \cdots \end{cases}$$
(11)

(按照[7]的数值计算,在 N 不太小时,半同心腔和同心腔有相似的场分布(在球面镜上),因此可以一起讨论。)因此当 N 很大时,即与平行平面腔的模式一致。如果按[1]的理论,则同心腔与平面腔有相同的角分布。这是与实验相抵触的。因为一般情况下二者几乎是两个极端,平面腔发散角最小,而同心腔的最大。

现在按照(5)式进行计算。引入无量纲参量  $\gamma = Ka\sin\theta$ , 它是约化的角度。在 N > 5 时, 讨论 m = 1, 3, 5 的情况。角分布为:

$$D(\gamma) = \frac{\left| \int_{-1}^{1} \cos\left(\frac{m\pi}{2}\xi\right) \exp\left[i(\gamma\xi - 2\pi N\xi^2)\right] d\xi \right|^2}{\left| \int_{-1}^{1} \cos\left(\frac{m\pi}{2}\xi\right) \exp\left[-2\pi N\xi^2 i\right] d\xi \right|^2}$$
(12)

数值计算结果示于图1中。



图 1 对称同心腔的模式角分布  $D_m(\gamma) \sim \gamma$ 

基模的发散角由下列积分型的函数方程求出:

$$\frac{100}{100}$$
 $\frac{1}{10}$ 
 $\frac{1}{15} N$ 

图 2 对称同心腔的基模发散角 Yo~N 的关系

. 25

$$\frac{\left|\int_{-1}^{1} \cos\left(\frac{\pi}{2}\xi\right) \exp\left[i\left(\gamma_{0}\xi - 2\pi N \xi^{2}\right)\right] d\xi\right|^{2}}{\left|\int_{-1}^{1} \cos\left(\frac{\pi}{2}\xi\right) \exp\left[-2\pi N \xi^{2}\right] d\xi\right|^{2}} = \frac{1}{2}$$
(13)

以数值法求解此方程,得到约化发散角  $\gamma_0$  与 N 的关系,如图 2 所示(准确到  $10^{-3}$ )。由图 中可以看到,在 N > 5 时, $\gamma_0$  几乎正比于 N:

$$\gamma_0 = \frac{2\pi}{\lambda} a \sin \Theta = a \left(\frac{a^2}{L\lambda}\right)$$
$$\sin \Theta = N \left(\frac{a}{\pi}\right) \left(\frac{\lambda}{2a}\right) = 6.25 \left(\frac{N\lambda}{2a\pi}\right)$$
(14)

可见,同心腔的发散角确实远比平面腔的大(平面腔有  $\Theta = 0.59\left(\frac{\lambda}{2a}\right)$ ,约大一个数量级,而且随 N 而线性增大。但同心腔的发散角  $\Theta$  比镜片对高斯光束的腰的张角  $\alpha_0 = 2(a/L)$ 要小一半。

$$\sin \Theta = \left(\frac{\alpha}{2\pi}\right) \left(\frac{a}{L}\right) = 0.996 \left(\frac{a}{L}\right) = \frac{1}{2}\alpha_0 \tag{15}$$

这给我们实验上以一个有效的估计。

### 五、有限孔径共焦腔的角分布与发散角

在许多有限孔径腔的模式方程组中,只有共焦腔是唯一严格解出的。因此它对检验模式 理论的准确性是很有用的。

共焦腔的模式积分方程为[2]:

$$G_m(c,\eta) = \frac{\sqrt{c}}{\sqrt{2\pi} x_m} \int_{-1}^1 G_m(c,\zeta) e^{i\eta c\zeta} d\zeta, \quad c = 2\pi N_o$$
(16)

利用椭球波函数的一个积分表示<sup>[8,9]</sup>:

$$2i^{n}R_{0i}^{(1)}(c,1)S_{0n}(c,\eta) = \int_{-1}^{1} e^{ic\,\pi} S_{0n}(c,\zeta) \,d\,\zeta_{\circ}$$
(17)

资料[2]获得带状镜共焦腔的本征函数的严格解为:

$$\mathcal{G}_m(c,\eta) = A_m \mathcal{S}_{0m}(c,\eta) \tag{18}$$

其中  $R_{0n}(c,\eta)$ 和  $S_{0n}(c,\eta)$ 分别为长椭球波函数的径向和角度部分。利用(5)可以证明各阶模式角分布振幅可以用椭球波函数的级数表示:

$$f_{n}(\gamma) = A_{n}a \int_{-1}^{1} S_{0n}(c,\zeta) e^{i(\frac{\gamma}{c})c\,\zeta - i\frac{\sigma}{2}\,\zeta^{2}} d\zeta$$
  
=  $A_{n}a2i^{n} R_{0n}^{(1)}(c,1) \sum_{\mu=0}^{\infty} \alpha_{\mu} \Big[ S_{0n}\Big(c,\frac{\gamma}{c} + \frac{\mu\pi}{c}\Big) + S_{0n}\Big(c,\frac{\gamma}{c} - \frac{\mu\pi}{c}\Big) \Big]_{\circ}$  (19)

其中

$$-i\Big(S\Big(\sqrt{\frac{\pi}{c}}\,\mu+\sqrt{\frac{c}{\pi}}\Big)-S\left(\sqrt{\frac{\pi}{c}}\,\mu-\sqrt{\frac{c}{\pi}}\Big)\Big)\Big]$$

C(x)和S(x)均为菲涅耳积分。由于 $S_{0n}(C,\eta)$ 较复杂,虽有许多作者作了大量工作(参见资料[8]),但它的数值表尚不够细致。因此我们在不同的区域采用不同的计算方式讨论基模情况:

 $a_{\mu} = a_{-\mu} = \frac{1}{2} \sqrt{\frac{\pi}{c}} e^{\frac{(\pi\nu)^2}{2}} i \left[ C\left(\sqrt{\frac{\pi}{c}} \mu + \sqrt{\frac{c}{\pi}}\right) - C\left(\sqrt{\frac{\pi}{c}} \mu - \sqrt{\frac{c}{\pi}}\right) \right]$ 

(i) 0≤C≤5, 用勒让德多项式展开, 角分布展式为:

$$D(\gamma(\theta)) = \frac{\left|\sum_{k=0}^{\infty} d_{2k}^{00}(C) \int_{-1}^{1} P_{2k}(\eta) e^{i\gamma\eta - i\frac{C}{2}\eta^{4}} d\eta\right|^{2}}{\left|\sum_{k=0}^{\infty} d_{2k}^{00}(C) \int_{-1}^{1} P_{2k}(\eta) e^{-i\frac{C}{2}\eta^{4}} d\eta\right|^{2}}$$
(20)

(ii) 在 C>5 时, 用厄密多项式展开, 角分布为:

$$D(\gamma(\theta)) = \frac{\left|\sum_{k=0}^{\infty} e^{-2k} a_{4k} \int_{-1}^{1} (1-\eta^2)^{1/2} e^{i\gamma(\theta) - (1+i)\frac{c}{2}\eta^*} H_{4k}(\sqrt{c}\eta) d\eta\right|^2}{\left|\sum_{k=0}^{\infty} e^{-2k} a_{4k} \int_{-1}^{1} (1-\eta^2)^{1/2} e^{-(1+i)\frac{c}{2}\eta^*} H_{4k}(\sqrt{c}\eta) d\eta\right|^2}$$
(21)

为了获得高阶的厄密多项式,通常的递推关系不甚方便。我们推导出一个显示式:

• 26 •

$$H_m(x) = \sum_{\mu=0,1}^n (-1)^{\frac{n-\mu}{2}} 2^{\frac{n+\mu}{2}} [1 \cdot 3 \cdot 5 \cdots (n-\mu-1)] C_n^{n-\mu} x^{\mu}$$
(22)

它可以使我们较容易地写出 H<sub>m</sub>(x),例如:

 $H_{12}(x) = 665280 - 7983360x^2 + 13305600x^4 - 7096320x^6$ 

 $+1520640x^{8}-135168x^{10}+4096x^{12}$ 

各种 N 的角分布数值计算结果示于图 3 中,发散角由数值法求解下列积分型函数方程给出:

$$D(\gamma_0) = \frac{1}{2} \,. \tag{23}$$

γ₀ 与C的关系绘于图4中。为了对照起见,将准几何光学近似结果:

$$\overline{\gamma}_0 = 1.177 \sqrt{C} \tag{24}$$



同时表示于图中(虚线)。由图中看出:

(i)当C > 6(N > 1)时,曲线很快接近于准几何光学近似结果。 $\gamma_0 \sim \overline{\gamma_0}(C > 6)$ 。

(ii) 当C < 6时,开始明显偏离 $\overline{\gamma_0}$ 的值,但当 $N \rightarrow 0$ 时,并不趋于0,这是测不准关系的限制。按照测不准关系有:

$$\gamma_0 \geqslant \frac{1}{2} \, , \tag{25}$$

而 N→0 时,共焦腔的结果是:

$$\gamma_0 = 1.392 \, \mathbf{o} \tag{26}$$

即比测不准关系的最低值大2.8倍。

(iii) 在 *N* < 0.5 时,出现共焦腔发散角比平面腔的发散角小的情况。(以往人们往往以为这是错觉,如[1]所述)。在长波长激光器情况下,这个事实可能被考虑。因为这种激光器的 *N* 一般是很小的。为了增大增益(减小放电管直径),减小损耗,提高模选性能,共焦腔是合适的<sup>[71]</sup>。

(iv) 设共焦腔的 $\gamma_0 = f(N)$ ,由图看出,只有当N < 0.25时才出现 $f(N) > \overline{\gamma_0}$ ,即比高斯型模式的发散角大。

有限孔径的非共焦腔 $(g_1, g_2)$ 的发散角表示式  $\gamma_0(N, g_1, g_2)$ 的计算甚为复杂,按照上面的分析,估计内推的表式为:

$$\gamma_0(N, g_1, g_2) = \frac{f(N')}{\sqrt{2}} \left[ \frac{(g_1 + g_2 - 2g_1g_2)^2}{g_1g_2(1 - g_1g_2)} \right]^{1/4}$$
(27)

其中 N' 为等效菲涅耳数:

$$N' = \frac{1}{2\pi} \left[ \frac{a^2}{W_0^2(g_1 g_2)} \right] = N \left( \frac{W_0(0,0)}{W_0(g_1, g_2)} \right).$$
(28)

其中  $W_0$  为腰尺寸。(27) 在  $g_1 = g_2 \rightarrow 0$  时,回到共焦腔的结果;在  $N \rightarrow \infty$  时,回到准几何光学结果。因此(27) 可作为内推表式。

(v) 总之, 在大孔径情况下:

平面腔	$\Theta = 0.295 \left(\frac{\lambda}{a}\right)$	(反比于 a);
共焦腔	$\Theta = 0.94 \left(\frac{\lambda}{L}\right)$	(与 a 无关);
同心腔	$\Theta = 0.996 \left(\frac{a}{L}\right)$	(正比于 a)。

#### 参考资料

[1] 方洪烈, «物理», 1972, 1, No2, 108; 1973, 2, No4, 215.

[2] A. G. Fox, T. Li; BSTJ, 1961, 40, 453. G. D. Boyd, J. B. Gordon; BSTJ, 1961, 40, 489.

[3] Norio Karube; Proc. IEEE, 1964, 52, No3, 327.

[4] A. G. Fox, T. Li; Proc. IEEE, 1963, 51, 80.

[5] J. P. Gordon, H. Kogelnik; BSTJ, 1964, 43, 2873.

[6] Л. А. Вайнштейн; "Открытые резонаторы и открытые вольноводы", Изд. "Советское Радио", 1966.

[7] T. Li; BSTJ, 1965, 44, 917.

[8] Flammer C., Spheroidal Wave Fanctions, Stanford Univ. Press, Palo Alto, Calif., 1957

[9] D. Slepian, H. O. Pollak; BSTJ, 1961, 40, 43.