doi:10.11835/j.issn.1000-582X.2020.201

箱梁剪力滞翘曲位移函数理论推导

时元绪,邬晓光,黄 成,李院军

(长安大学 公路学院,西安 710064)

摘要:为研究箱梁合理的剪力滞翘曲位移函数,根据箱梁翼缘板纵向受力和变形特性,将翼缘 板视为纵向平行的具有一定刚度的弹簧所连接的弹性体,建立翼缘板弹簧模型,基于能量变分原理 建立了翼缘板平衡微分方程,推导出纵向位移函数为双曲函数与三角函数的线性组合。通过分析 确定翘曲位移函数分别为双曲正弦函数、双曲余弦函数、正弦函数3种单一形式,并将3种函数形 式代入剪力滞变分方程中,得到3种纵向位移函数的弯曲正应力方程。为验证理论推导的3种函 数的合理性,将3种函数形式计算得到的翼缘板正应力与实测值、三次抛物线形式计算值、实体有 限元计算值进行比较,并从函数形态分析了不同函数形式对翼缘板应力分布的影响。结果表明:文 中方法推导出的函数形式中正弦函数计算值与实测值吻合度较高,与实体有限元计算值也基本吻 合。另外,函数的二阶导数与翼缘板应力分布存在正相关性。

关键词:桥梁工程;翘曲位移函数;能量变分法;实体有限元;剪力滞效应
 中图分类号:U448.213
 文献标志码:A
 文章编号:1000-582X(2020)03-100-11

Theoretical derivation of shear lag warping displacement function of box girder

SHI Yuanxu, WU Xiaoguang, HUANG Cheng, LI Yuanjun

(School of Highway, Chang'an University, Xi'an 710064, P. R. China)

Abstract: In order to study the reasonable warping displacement function of shear lag of box girder, plate flange is regarded in this paper as an elastic body connected by a spring with certain stiffness in longitudinal parallel and a flange plate spring model is established according to the longitudinal force and deformation characteristics of flange plate of box girder. And based on energy variational principle, flange plate equilibrium differential equation is established, deducing that the longitudinal displacement function is a linear combination of hyperbolic function and triangular function. The warping displacement function is determined as three single forms: hyperbolic sinusoidal function, hyperbolic cosine function and sinusoidal function. By substituting three function forms into the shear lag variational equation, the bending normal stress equations of the three longitudinal displacement functions are obtained. In order to verify the rationality of the three functions derived from the theory, the normal stress of flange plate calculated by the

Supported by Science and Technology Projects of Guizhou Transportation Department(2015121024).

- **作者简介:**时元绪(1992—),男,长安大学硕士研究生,主要从事桥梁结构、维修及加固研究,(E-mail)2249804355@ qq.com。
- 通讯作者:邬晓光,男,长安大学教授,博士生导师,主要从事桥梁结构、检测和加固方面的研究,(E-mail)wxgwst.cn@ 126.com。

收稿日期:2019-04-24;网络出版时间:2019-09-12

基金项目:贵州省交通运输厅科技项目资助(2015121024)。

three functions is compared with the measured value, the calculated value in the form of cubic parabola, and the calculated value of solid finite element. The effect of different function forms on the stress distribution of flange plate is analyzed from the perspective of the function property. The results show that the calculated value of sinusoidal function is in good agreement with the measured value and the calculated value of solid finite element method. In addition, the second derivative of the function is positively correlated with the stress distribution of the flange plate.

Keywords: bridge engineering; warping displacement function; energy variation method; solid finite element; shear lag effect

薄壁箱梁因其有利的受力特性而被广泛地应用于现代桥梁工程中。薄壁箱梁发生竖向挠曲变形时,由 于腹板传递给翼缘板的剪力流使翼缘板在远离腹板处的纵向位移滞后于靠近腹板处的纵向位移,从而使箱 梁翼缘板不满足平截面假设,这一现象被称为"剪力滞效应"^[1]。

国内外对剪力滞的研究成果较为丰富,在近几年对剪力滞效应的研究主要为:①基于最小势能原理的变 分法研究^[2-4];②基于剪切变形规律的有限梁段法^[5-6];③对剪力滞效应进行模型试验研究^[7-8]。在变分法求 解剪力滞问题中,翘曲位移函数的选取尤为重要。最早 Reissner^[9] 假设翼缘板的纵向位移为二次抛物线形 式,之后不同学者假设三次抛物线^[10]、高次抛物线^[11-13]、正余弦曲线及不同翘曲位移函数对剪力滞效应的影 响^[14]。但翘曲位移函数是根据翼缘板纵向实际变形假设来选取。在此之后周茂定等^[15] 从截面竖向剪力流 方面入手,推导翘曲位移函数为 2 次抛物线,李夏元等^[16] 引入顶板悬臂板纵向翘曲位移差函数修正系数及内 力平衡因子研究箱梁的应力和位移。

综上所述,目前对于剪力滞翘曲位移函数模式的理论分析主要从剪力流角度入手,分析较为复杂,对于 其他方法推导剪力滞翘曲位移函数模式研究较少。笔者将翼缘板合理地简化为纵向平行的具有一定刚度的 弹簧连接的弹性体,根据最小势能原理,采用能量变分原理推导出翼缘板的纵向位移函数形式,并将推导出 的3种翘曲位移函数形式带入剪力滞变分方程中与实测值、实体有限元计算值进行对比分析,对剪力滞翘曲 位移模式的选取做出了更合理表达与解释,且计算过程更加简便。

1 基于能量变分原理推导剪力滞翘曲位移函数

1.1 建立翼缘板弹簧模型

在剪力滞效应影响下翼缘板的纵向变形由于剪力传递滞后而出现不一致,这种剪切变形不一致可视为 翼缘板受到不均匀压缩或拉伸,其变形形式可以视为平行的弹簧产生不均匀的压缩或拉伸。当不考虑剪力 滞效应时,在外力作用下弹簧将一致拉伸或压缩,即翼缘板发生均匀的纵向变形;而考虑剪力滞效应时,在外 力作用下弹簧的拉伸或压缩不一致,导致翼缘板发生纵向不均匀变形。翼缘板等效成弹簧组成的弹性体如 图1所示。





1.2 纵向翘曲位移函数模型

1.2.1 建立模型

在竖向弯曲荷载下,腹板应力一般符合平截面假定,而箱梁各翼板剪切变形将引起纵向正应力沿翼板宽 度分布不均匀,其纵向位移是由纵向剪力在传递过程中引起的,一般认为翼缘板产生的剪切转角的最大差值 按照某一函数进行分布,该函数便是翘曲位移函数。在荷载作用下,由于纵向剪力在从腹板向翼缘板传递过 程中发生损失,且腹板结合处刚度较大,腹板附近的翼缘板处承受了更多的变形,而远离腹板的翼板边缘承 受了相对较少的变形。考虑剪力滞效应时,在顺桥向某一截面任一点的纵向位移均移动相同的距离,其纵向 位移如图 2 中虚线所示,仍然为一条平行于 y 轴的直线,明显与实际纵向变形不符。在荷载作用下腹板结合 处的翼缘板向 x 方向的位移值大于远离腹板的翼缘板位移值,为了将翼缘板不均匀变形进行合理分配,假设 翼板的翘曲位移曲线如图 2 所示。



图 2 荷载作用下翼缘板纵向位移示意图 Fig. 2 Diagram of longitudinal displacement of flange plate under load

1.2.2 有限元验证

为了验证翘曲位移函数的线形,以文献[17]中的有机玻璃简支试验梁为算例,建立有限元 FEA(finite element analysis)模型,计算简支箱梁上翼缘板某一截面的纵向位移。取距离梁端 90 mm 处上翼缘板截面的纵向位移如图 3 所示。



图 3 距离梁端 90 mm 处上翼缘板截面的纵向位移 Fig. 3 Longitudinal displacement of upper flange plate section at 90 mm from Beam end

从图 3 可知,远离腹板的翼缘板纵向位移明显滞后于腹板结合处的翼缘板位移,其翼缘板的整体纵向位 移线形与图 2 中的线形变化规律相同,说明纵向翘曲位移函数线形假设的正确性。

1.3 建立翼缘板平衡微分方程

由于翼缘板简化为多根纵向平行的弹簧,其连接形式为并联,根据弹簧串并联原理,可知整个翼缘板的 总弹性势能能等各个弹簧的弹性势能之和。以简化后翼缘板的一根弹簧进行分析,在整个坐标轴中积分便 可得到翼缘板总弹性势能。当翼缘板截面发生纵向位移时,外力为假设弹簧的弹力。箱梁截面尺寸如图 4 所示,箱形截面取单位长度范围内的翼缘板进行分析。



图 4 箱梁截面尺寸 Fig. 4 Section size of box girder

1.3.1 翼缘板顶板外力势能

$$\overline{W} = -\frac{1}{2} \int E\alpha (y)^2 ds, \qquad (1)$$

式中:a(y)为翼缘板的纵向位移函数;E为混凝土弹性模量;ds为顶板或底板的微分面积,假设顶板及底板 厚度为单位1,则式(1)等价于

$$\overline{W} = -\frac{1}{2} \int E\alpha \, (y)^2 \, \mathrm{d}y \, . \tag{2}$$

1.3.2 翼缘板顶板应变能

$$\overline{V} = \frac{1}{2} \int E I_{\rm d} \, (\alpha \, (y)'')^2 \, \mathrm{d}y \tag{3}$$

式中,I。为简化后单个翼缘板截面的惯性矩。

根据式(2)和式(3)计算翼缘板顶板的总势能

$$\overline{\Pi} = \overline{W} + \overline{V} = -\frac{1}{2} \int E\alpha (y)^2 dy + \frac{1}{2} \int EI_d (\alpha (y)'')^2 dy.$$
(4)

对式(4)变分,令δΠ=0,得到微分方程及边界条件为

$$- E\alpha + EI_{d}\alpha''' = 0 EI_{d}\alpha''\delta y'|_{-b}^{b} = 0 - EI_{d}\alpha'''\delta y|_{-b}^{b} = 0$$

$$(5)$$

式中, b为箱室净宽的一半。

对式(5)进行求解,得到第一项的通解为

$$\alpha(y) = C_1 e^{\lambda y} + C_2 e^{-\lambda y} + C_3 \cos\lambda y + C_4 \sin\lambda y, \qquad (6)$$

式中, $\lambda = \sqrt[4]{1/I_d}$,为一个常数项。

因为化简后的翼缘板与腹板处可视为固定连接,不存在任意移动的 δy 和 δy['],因此,式(5)中后 2 个边界 条件始终满足。根据式(6)可知,翼缘板翘曲位移函数为双曲函数、三角函数的线性组合。在[0,b]范围内, 翼缘板剪切转角的最大差值将按照式(6)中双曲函数、三角函数的线形组合进行分配。

在式(6)中前2项可以转化成双曲正弦函数与双曲余弦函数,其中双曲正弦函数与通常采用的三次抛物 线性质较为相同,但比三次抛物线更加平缓,也更加符合翼缘板的纵向位移形式,且研究较少;双曲余弦函数 与二次抛物线性质较为相同,且研究较少;余弦函数在诸多论文中被大量分析;正弦函数的一阶导数与抛物 线、余弦函数及双曲函数同号,但是二阶导数与它们相反,目前诸多学者尚未进行研究。因此,研究选取双曲 余弦函数、双曲正弦函数、正弦函数进行分析,其函数的线形也均符合图2中纵向翘曲位移函数线形。

由于上述分析,在顶板中心处及腹板处翘曲位移函数的取值可以将上述3种函数进行如下假设:

①双曲正弦函数

$$\begin{cases} \alpha(y) = 1 - \sinh \frac{\ln(1 + \sqrt{2}) y}{b}, (\overline{D}\overline{K}), \\ \alpha(y) = 1 - \sinh \frac{\ln(1 + \sqrt{2}) y}{a}, (\overline{B}\overline{P}\overline{K}), \end{cases}$$
(7)

②双曲余弦函数

$$\begin{cases} \alpha \{y\} = 2 - \cosh \frac{\ln(2 + \sqrt{3}) y}{b}, (\bar{m}\bar$$

③正弦函数

$$\begin{cases} \alpha(y) = 1 - \sin \frac{\pi y}{2b}, (\mbox{${\rm I}$} \mbox{${\rm f}$} \mbox$$

式中: b 为箱室净宽的一半; a 为悬臂板的长度。

因为悬臂板与翼缘板两腹板间顶板的翘曲位移函数线形相同,则翼缘板的翘曲位移函数为

$$u(x,y) = h_i \left\{ \frac{\mathrm{d}w}{\mathrm{d}x} + \left[\alpha(y) \right] u(x) \right\}, \tag{10}$$

式中:w 为梁竖向挠度;h;为上下翼缘板中心至截面形心距离。

2 箱梁剪力滞变分方程

确定翼缘板翘曲位移函数后,将其代入剪力滞变分方程中,梁受到弯曲时的外力势能W为

$$W = -\int M(x) \frac{\mathrm{d}^2 w}{\mathrm{d}x^2} \mathrm{d}x, \qquad (11)$$

式中:w 为梁纵向挠度。

腹板及上下翼板的应变能为

$$V_{w} = \frac{1}{2} \int EI_{w} \left(\frac{d^{2}w}{dx^{2}} \right)^{2} dx$$

$$V_{su} = \frac{1}{2} \iint t_{u} \left[E \left(\frac{\partial u_{u}(x,y)}{\partial x} \right)^{2} + G \left(\frac{\partial u_{u}(x,y)}{\partial y} \right)^{2} \right] dx dy$$

$$V_{sb} = \frac{1}{2} \iint t_{b} \left[E \left(\frac{\partial u_{b}(x,y)}{\partial x} \right)^{2} + G \left(\frac{\partial u_{b}(x,y)}{\partial y} \right)^{2} \right] dx dy$$
(12)

式中: V_w 为腹板应变能; V_{su} 为上翼板应变能; V_{sb} 为下翼板应变能; I_w 为腹板抗弯惯性矩; t_u 为上翼缘板厚度; t_b 为下翼缘板厚度;G为剪切模量;E为弹性模量。

根据以上各部分的外力势能、应变能、计算体系总势能

$$\Pi = -W + V_{w} + V_{sb} + V_{su} = \int M(x) \frac{d^{2}w}{dx^{2}} dx + \frac{1}{2} \int EI_{w} \left(\frac{d^{2}w}{dx^{2}}\right)^{2} dx + \frac{1}{2} I_{s} \int \{E[(w'')^{2} + Aw''u' + \frac{B}{2}(u')^{2}] + \frac{CG}{2b^{2}}u^{2}\} dx, \qquad (13)$$

式中: I_s 为上下翼板抗弯惯性矩之和; $I_s = 2t_u bh_u^2 + 2at_u h_u^2 + 2t_b bh_b^2$;a 为箱梁的外伸臂长度。

①对于双曲正弦函数:

$$A = \frac{2\ln(1+\sqrt{2}) + 2 - 2\cosh\left[\ln(1+\sqrt{2})\right]}{\ln(1+\sqrt{2})}, B = 1 + \frac{\sinh\left[2\ln(1+\sqrt{2})\right] - 8\cosh\left[\ln(1+\sqrt{2})\right] + 8}{2\ln(1+\sqrt{2})},$$

$$C = \frac{\ln(1+\sqrt{2}) \left\{ \sinh 2 \left[\ln(1+\sqrt{2}) \right] + 2\ln(1+\sqrt{2}) \right\}}{2}.$$

②对于双曲余弦函数:

$$A = \frac{4\ln(2+\sqrt{3}) - 2\sinh\left[\ln(2+\sqrt{3})\right]}{\ln(2+\sqrt{3})}, B = 9 + \frac{\sinh\left[2\ln(2+\sqrt{3})\right] - 16\sinh\left[\ln(2+\sqrt{3})\right]}{2\ln(2+\sqrt{3})}, C = \frac{\ln(2+\sqrt{3})\left\{\sinh 2\left[\ln(2+\sqrt{3})\right] - 2\ln(2+\sqrt{3})\right\}}{2}.$$

③对于正弦函数: $A = 2 - \frac{4}{\pi}$; $B = 3 - \frac{8}{\pi}$; $C = \frac{\pi^2}{4}$ 。 对式(13)进行变分,令 $\delta \Pi = 0$,得到下列微分方程及边界条件:

$$EIw'' + M(x) + \frac{1}{2}AEI_{s}u' = 0$$

$$EI_{s}\left(-\frac{B}{2}u'' - \frac{A}{2}w''' + \frac{CG}{2Eb^{2}}u\right) = 0$$

$$EI_{s}\left(\frac{A}{2}w'' + \frac{B}{2}u'\right) \delta u \mid_{0}^{t}$$
(14)

式中,1为桥梁的计算跨径,并令

$$k = \frac{1}{b} \sqrt{\frac{GCn}{E}}$$

$$n = \frac{1}{B - \frac{A^2 I_s}{2I}}$$
(15)

式(14)中3个方程组联立求解得到

$$u'' - k^2 u = \frac{AnQ(x)}{EI},\tag{16}$$

式(16)的通解为

$$u(x) = \frac{An}{EI} (C_1 \operatorname{sh} kx + C_2 \operatorname{ch} kx + u^*), \qquad (17)$$

式中:C₁、C₂为通解系数;u^{*}为与方程右端相关的特解,由梁的边界条件确定。 由式(14)中的第一式可得:

$$w'' = -\left[\frac{M(x)}{EI} + \frac{AI_s}{2I}u'\right]_{\circ}$$
(18)

综上可得,在考虑剪力滞效应之后的翼缘板弯曲正应力σ_x为

$$\sigma_{x} = E \frac{\partial u(x, y)}{\partial x} = \pm Eh_{i} \left\{ \frac{M(x)}{EI} - \left[\alpha(y) - \frac{AI_{s}}{2I} \right] u' \right\}.$$
(19)

式(19)中,

①对于双曲正弦函数:

$$\begin{cases} \alpha(y) = 1 - \sinh \frac{\ln(1 + \sqrt{2})y}{b}, (顶板), \\ \alpha(y) = 1 - \sinh \frac{\ln(1 + \sqrt{2})y}{a}, (恳臂板), \end{cases}$$
②对于双曲余弦函数:

$$\begin{cases} \alpha(y) = 2 - \cosh \frac{\ln(2 + \sqrt{3})y}{b}, (顶板), \\ \alpha(y) = 2 - \cosh \frac{\ln(2 + \sqrt{3})y}{a}, (&B臂\phi), \end{cases}$$

③对于正弦函数:
$$\begin{cases} \alpha(y) = 1 - \sin \frac{\pi y}{2b}, (顶板), \\ \alpha(y) = 1 - \sin \frac{\pi y}{a}, (悬臂板). \end{cases}$$

3 算例分析

为了分析通过建立弹簧力学模型,并基于能量变分原理推导的翘曲位移函数形式的正确性,以文献[17] 中的简支箱梁有机玻璃模型为算例,将采用研究方法计算的结果与实体有限元计算值、三次抛物线纵向位移 函数计算结果和文献[17]中的实测值进行对比。材料弹性模量取 *E* = 3 000 MPa,泊松比为 0.385,桥梁跨径 *l* = 0.8 m,板中面的应变取上、下测点的平均值。简支梁有机玻璃模型截面形式及荷载布置形式如图 5 所示。



3.1 有限元计算过程

采用实体有限元软件(FEA)建立实体模型,将上翼缘板划分为3 mm 的四面体实体单元,腹板划分为边长3 mm 的四面体实体单元,模型共划分 153 765 个单元,其简支箱梁跨中截面上翼缘正应力计算值如图 6 所示。



图 6 实体有限元计算结果(单位:kPa)

Fig. 6 Solid finite element calculation results(unit:kPa)

3.2 文中计算过程

将荷载作用在跨中截面,此时弯矩和剪力为分段函数,可表示为

$$M(x) = \frac{Px}{2}$$

$$Q(x) = \frac{P}{2}$$

$$(0 \le x \le \frac{l}{2}),$$

$$M(x) = \frac{P(l-x)}{2} \left\{ \left(\frac{l}{2} < x \leqslant l \right) \right\},$$

$$Q(x) = -\frac{P}{2} \left\{ \left(\frac{l}{2} < x \leqslant l \right) \right\},$$
(20)

 $\textcircled{1} \stackrel{\text{\tiny $!$}}{=} 0 \stackrel{\text{\tiny $!$}}{=} x \stackrel{\text{\tiny $!$}}{=} \frac{1}{2}$

$$u_1 = \frac{An}{EI} P\left(C_1 \operatorname{sh} kx + C_2 \operatorname{ch} kx - \frac{1}{2k^2}\right), \qquad (21)$$

 $2 \pm \frac{1}{2} \leq x \leq 1$

$$u_{1} = \frac{An}{EI} P(C_{3} \operatorname{sh} kx + C_{4} \operatorname{ch} kx + \frac{1}{2k^{2}}), \qquad (22)$$

根据边界条件,

$$\left. \begin{array}{c} u_{1}' \mid_{x=0} = 0 \\ u_{2}' \mid_{x=1} = 0 \\ u_{1} = u_{2} \mid_{x=\frac{1}{2}} \\ \left(u_{1}' + \frac{AnM(x)}{EI} \right) \mid_{x=\frac{1}{2}} = \left(u_{2}' + \frac{AnM(x)}{EI} \right) \mid_{x=\frac{1}{2}} \end{array} \right\},$$

$$(23)$$

由式(22)可计算出

$$C_{1} = 0$$

$$C_{2} = \sinh\left(\frac{kl}{2}\right)/k^{2}\sinh\left(kl\right)$$

$$C_{3} = \sinh\left(\frac{kl}{2}\right)/k^{2}$$

$$C_{4} = -\sinh\left(\frac{kl}{2}\right)\cosh\left(kl\right)/k^{2}$$
(24)

代入式(15)可得到

$$u_{1} = \frac{AnP}{EIk^{2}} \left[\frac{\sinh(kl/2)}{\sinh(kl)} \cosh(kx) - \frac{1}{2} \right]$$

$$u_{2} = \frac{AnP}{EIk^{2}} \left[(\sinh\left(\frac{kl}{2}\right) \sinh(kx) - \sinh\left(\frac{kl}{2}\right) \coth(kl) \cosh(kx) + \frac{1}{2} \right] \right\}, \qquad (25)$$

$$\sigma_{x} = E \frac{\partial u(x, y)}{\partial x} = \pm \frac{h_{i}}{I} [M(x) - \frac{AnP}{k} (\alpha(y) - \frac{AI_{s}}{2I}) \frac{\operatorname{sh} \frac{kl}{2}}{\operatorname{sh} kl} \operatorname{sh} kx],$$
(26)

 $\underline{}^{\underline{+}}\frac{1}{2} \underline{\leqslant} x \underline{\leqslant} 1$

$$\sigma_{x} = E \frac{\partial u(x, y)}{\partial x} = \pm \frac{h_{i}}{I} [M(x) - \frac{AnP}{k} (\alpha(y) - \frac{AI_{s}}{2I}) \operatorname{sh} \frac{kl}{2} \operatorname{ch} kx - \frac{\operatorname{sh} \frac{kl}{2}}{\operatorname{th} kl} \operatorname{sh} kx]_{\circ}$$
(27)

式(26)和式(27)中 a (y)、A、n、k 与上述推导的不同翘曲函数有关,具体取值见式(7)和式(13)。

则简支箱梁顶板正应力值可按式(26)和式(27)计算得到。

简支箱梁有机玻璃模型的实测值、三次抛物线纵向位移函数所求出的数值引用文献[17]。

将研究采用的3种翘曲函数计算的跨中截面顶板正应力值与实体有限元计算结果、文献[17]的实测结果和三次抛物线纵向位移函数所求出的数值汇总如表1所示。

			8- F	F	F-JFF	8		
测点	实体有 限元值	文献[17]中结果		文中计算值				
		实测值	三次抛物线	双曲余弦函数	双曲正弦函数	正弦函数		
1	-247.8	-212.24	-274.7	-283.98	-197.63	-222.74		
2	-303.6	-248.50	-287.9	-293.88	-284.88	-303.71		
3	-391.6	-329.00	-380.2	-327.70	-387.98	-340.79		
4	-395.8		-430.6	-331.95	-397.84	-341.03		
5	-386.8	-329.00	-380.2	-327.70	-387.98	-340.79		
6	-317.2	-260.40	-287.9	-293.88	-284.88	-303.71		
7	-288.6	-245.00	-274.7	-283.98	-197.63	-222.74		

表 1 简支箱梁跨中截面上翼缘板的应力(绝对值)比较

Table 1	Stress(absolute	value) of flange	plate on	mid-span	section of	simply	supported b	oox girder	kPa
		,							

将文中方法计算得到的跨中截面顶板正应力的绝对值与文献[17]的实测结果、三次抛物线纵向位移函数所求出的数值和实体有限元计算结果进行对比,如图 7 所示。



Fig. 7 Top plate stress result at mid-span cross section

根据表1及图7推导的翘曲位移函数形式中的3种单一函数形式进行分析,双曲余弦函数形式在远离 腹板位置应力值与实测值相差较大,其值较大于实测值,在腹板结合附近翼板应力值与实测值吻合度较好, 该情况与有限元计算值分布恰好相反;双曲正弦函数在悬臂板端部稍小于实测值,其他位置均较大于实测 值,在腹板结合处应力值较大,与有限元计算值吻合度较好;正弦函数整体应力值与实测值吻合度较好,整体 小于有限元计算值。

从函数形态角度进一步分析可知,抛物线形式二阶导数大于双曲函数、三角函数,因此其翼缘板应力计 算值增幅较大,在腹板结合处存在应力突变点,远大于实测值;双曲余弦函数与二次抛物线性质相似,但增幅 小于二次抛物线形式,因此应力值较小于二次抛物线形式;双曲余弦函数形式与三次抛物线性质相似,但增 幅小于三次抛物线形式,因此应力值较小于三次抛物线形式;正弦函数二阶导数与抛物线、双曲函数符号相 反,导致应力值从悬臂板端部向腹板结合处一定范围内增幅较大。

综上可知,推导出的翘曲位移函数采用的3种单一函数形式中,正弦函数形式计算的正应力分布与实测

值吻合度较好,与有限元计算值也基本吻合,且与抛物线形式计算的应力值相比,也不会在翼板和腹板结合 处出现应力突变情况。

4 结 语

1)将翼缘板合理假设为由纵向平行的弹簧连接的弹性体,根据最小势能原理建立平衡微分方程。采用 泛函分析方法计算推导出翼缘板的翘曲位移函数形式。

2)将推导出的翘曲位移函数形式进行分析,并将选用的3种单一函数形式带入剪力滞变分方程中,得到 以文中推导的3种函数形式作为翘曲位移函数的翼缘板应力值。将文中计算值与实测值、有限元计算值及 三次抛物线作为翘曲位移函数的翼缘板正应力值进行比较分析,最终得到正弦函数作为翘曲位移函数更加 合理。

3)从函数形态角度进行分析,得到了不同函数的性质对翼缘板应力值分布规律的影响,对于翘曲位移函 数的选取提供了一种更加直观、科学的思路。

4)在推导过程中认为翼缘板简化的弹簧刚度均相同,这种假定与真实情况并不完全相符,在腹板与翼缘板结合处翼缘板刚度明显大于其他位置,若考虑此问题将使文中的研究结论更加合理。

参考文献:

- [1]张元海,胡玉茹,林丽霞.基于修正翘曲位移模式的薄壁箱梁剪力滞效应分析[J]. 土木工程学报, 2015, 48(6): 44-50.
 ZHANG Yuanhai, HU Yuru, LIN Lixia. Analysis on shear lag effect of thin-walled box girders based on a modified warping displacement mode[J]. China Civil Engineering Journal, 2015, 48(6): 44-50.(in Chinese)
- [2] Zhang Y H. Improved finite-segment method for analyzing shear lag effect in thin-walled box girders[J]. Journal of Structural Engineering, 2012, 138(10): 1279-1284.
- [3] Zhou S J. Shear lag analysis in prestressed concrete box girders[J]. Journal of Bridge Engineering, 2011, 16(4): 500-512.
- [4] Qin X X, Liu H B, Wang S J, et al. Symplectic analysis of the shear lag phenomenon in a T-beam[J]. Journal of Engineering Mechanics, 2015, 141(5): 04014157.
- [5]周朋, 蔺鹏臻. 变截面连续箱梁剪力滞分析的有限梁段法[J].铁道科学与工程学报,2018,15(4):948-955. ZHOU Peng, LIN Pengzhen. Finite segment method of shear lag analysis of continuous box girders with variable height[J]. Journal of Railway Science and Engineering, 2018, 15(4):948-955.(in Chinese)
- [6]张元海,李琳,林丽霞,等.以附加挠度作为广义位移时薄壁箱梁剪力滞效应的梁段有限元分析[J]. 土木工程学报, 2013,46(10):100-107.
 ZHANG Yuanhai, LI Lin, LIN Lixia, et al. Beam-segment finite element analysis on shear lag effect of thin-walled box

girder adopting additional deflection as generalized displacement[J]. China Civil Engineering Journal, 2013, 46(10): 100-107.(in Chinese)

[7]张玉红. 薄壁箱梁剪力滞效应的理论分析与试验研究[D]. 兰州: 兰州交通大学, 2011.

ZHANG Yuhong. The experimental study and theoretical analysis in shear lag effect on thin-walled box-girder[D]. Lanzhou: Lanzhou Jiaotong University, 2011.(in Chinese)

[8]祝明桥,魏伏佳,赵振中,等.双层均布荷载作用下混凝土伸臂箱梁剪力滞效应试验研究[J].公路交通科技,2014,31 (8):77-82.

ZHU Mingqiao, WEI Fujia, ZHAO Zhenzhong, et al. Experimental research of shear lag effect of cantilever concrete box girder under double-deck uniform load[J]. Journal of Highway and Transportation Research and Development, 2014, 31 (8): 77-82.(in Chinese)

[9] Reissner E. On the problem of stress distribution in wide-flanged box-beams[J]. Journal of the Aeronautical Sciences, 1938, 5(8): 295-299.

- [10] Luo Q Z, Wu Y M, Li Q S, et al. A finite segment model for shear lag analysis[J]. Engineering Structures, 2004, 26 (14): 2113-2124.
- [11] Ferradi M K, Cespedes X, Arquier M. A higher order beam finite element with warping eigenmodes [J]. Engineering Structures, 2013, 46: 748-762.
- [12] 陈常松,邓安. 高次位移函数时箱梁剪滞效应变分法解[J]. 重庆交通大学学报(自然科学版), 2009, 28(1): 5-7,44.
 CHEN Changsong, DENG An. Variational solution of shear lag effect of box girder in high order displacement function
 [J]. Journal of Chongqing Jiaotong University(Natural Science), 2009, 28(1): 5-7,44.(in Chinese)
- [13] Lin Z B, Zhao J. Least-work solutions of flange normal stresses in thin-walled flexural members with high-order polynomial[J]. Engineering Structures, 2011, 33(10): 2754-2761.
- [14]肖军,李小珍,刘德军,等.一种剪滞翘曲位移函数的解析构造法[J].哈尔滨工业大学学报,2017,49(3):162-167.
 XIAO Jun, LI Xiaozhen, LIU Dejun, et al. An analytical construction method of wraping displacement function of shear lag[J]. Journal of Harbin Institute of Technology, 2017, 49(3): 162-167.(in Chinese)
- [15] 周茂定,李丽园,张元海,等. 薄壁箱梁的剪力滞翘曲位移函数研究[J]. 中国公路学报, 2015, 28(6): 67-73.
 ZHOU Maoding, LI Liyuan, ZHANG Yuanhai, et al. Research on shear-lag warping displacement function of thin-walled box girders[J]. China Journal of Highway and Transport, 2015, 28(6): 67-73.(in Chinese)
- [16] 李夏元,万水,陈建兵,等.基于修正翘曲位移函数的薄壁箱梁剪力滞效应分析[J].东南大学学报(自然科学版),2018,48(5):851-856.
 LI Xiayuan, WAN Shui, CHEN Jianbing, et al. Analysis on shear lag effect in thin-walled box girders based on modified warping displacement function[J]. Journal of Southeast University(Natural Science Edition), 2018,48(5):851-856.(in
- [17] 康喜东. 箱形梁剪力滞效应分析中的合理翘曲位移模式及其应用研究[D]. 兰州: 兰州交通大学, 2014.
 KANG Xidong. Study on reasonable warping displacement pattern and application in shear lag effect analysis of box girder
 [D]. Lanzhou: Lanzhou Jiaotong University, 2014.(in Chinese)

(编辑 詹燕平)

Chinese)