

به نام خدا



به دست آوردن خواص مهندسی تیر کامپوزیتی

نسخه: ۱/۰

| | | |
|--|--|--------------------|
| | فائزه دربانیان: فوق لیسانس، دانشجو | توسعه دهنده (گان): |
| | روح الله دهقانی فیروزآبادی: دکتری، دانشیار دانشکده هوافضای دانشگاه صنعتی شریف | |
| | فائزه دربانیان | تهیه کننده مستند: |
| | ۹۳/۰۳ / ۰۹ | تاریخ تنظیم سند: |

فهرست مطالب

۷

فصل ۱: راهنمای کاربری

| | |
|---|--|
| ۷ | شناسنامه کد |
| ۷ | معرفی ورودی و خروجی های کد مهندسی |
| ۷ | ۱-۲-۱ - ورودی های برنامه |
| ۸ | ۲-۲-۱ - خروجی برنامه |
| ۸ | ۲-۲-۱-۱ - خروجی برنامه برای تیر کامپوزیتی |
| ۸ | ۲-۲-۱-۲ - خروجی برنامه برای قوطی کامپوزیتی |
| ۸ | الزامات اجرای برنامه |
| ۹ | |

فصل ۲: مستندات آموزشی

| | |
|----|----------------------------------|
| ۲۶ | ۲-۲ - معرفی قسمتهای مختلف برنامه |
| ۲۶ | ۲-۲-۱-۱ تیر کامپوزیتی |
| ۲۶ | Main code ۲-۲-۲ |
| ۲۷ | Lamina numbers-۳-۲-۲-۱ |
| ۲۷ | Pointers "x", "y"-۴-۲-۲-۱ |
| ۲۷ | S_Matrix -۵-۲-۲-۱ |
| ۲۸ | Layers -۶-۲-۲-۱ |
| ۲۹ | Hardness Matrix -۷-۲-۲-۱ |
| ۲۹ | ۳-۲-۱-۱ - جعبه های کامپوزیتی |
| ۲۹ | Main code ۴-۲-۱ |
| ۲۹ | Box size -۱-۴-۲-۱ |
| ۳۰ | Lamina numbers -۲-۴-۲-۱ |
| ۳۰ | Pointers "x", "y" -۳-۴-۲-۱ |
| ۳۰ | S_Matrix -۴-۴-۲-۱ |
| ۳۱ | Layers -۵-۴-۲-۱ |
| ۳۲ | Hardness Matrix ۶-۴-۲-۱ |
| ۳۳ | |

فصل ۳: اعتبارسنجی

| | |
|----|--------------------------------|
| ۳۳ | ۱-۳ تیر کامپوزیتی |
| ۳۵ | ۱-۱-۳ معرفی مدل تیر مورد بررسی |
| ۳۶ | ۲-۱-۳ تیر تحت بار خمشی عرضی |

| | |
|----|-------------------------------------|
| ۳۷ | ۳-۱-۳ تیر تحت بار خمشی جانبی |
| ۳۸ | ۴-۱-۳ تیر تحت ممان پیچشی |
| ۳۹ | ۲-۳ جعبه‌ی کامپوزیتی |
| ۳۹ | ۱-۲-۳ معرفی جعبه‌ی مورد بررسی |
| ۴۰ | ۲-۲-۳ اعمال بار خمشی |
| ۴۱ | ۳-۳ اعمال ممان پیچشی |
| ۴۳ | مراجع |

فهرست اشکال

| | |
|----------|---|
| ۹ | شكل (۱) نمودار درختی کد اصلی تیر و زیرشاخه های آن |
| ۱۰ | شكل (۲) نمایش لایه ها |
| ۱۲ | شكل (۳) نیرو و ممان های وارد بر تیر |
| ۱۲ | شكل (۴) نمایش تنش های وارد بر ورق کامپوزیتی |
| ۱۴ | شكل (۵) نمایش زاویه ی الیاف نسبت به محور |
| ۱۹ | شكل (۶) قوطی کامپوزیتی |
| ۲۲ | شكل (۷) دستگاه مختصات محلی تیرهای عمودی |
| ۲۷ | شكل (۸) نمونه ی فایل ورودی خواص مهندسی |
| ۲۸ | شكل (۹) نمونه ی فایل ورودی مشخصات لایهها |
| ۳۰ | شكل (۱۰) نمونه ی فایل ورودی خواص مهندسی |
| ۳۱ | شكل (۱۱) نمونه ی فایل ورودی مشخصات لایه ها |
| ۳۴ | شكل (۱۲) تیر یکسر گیردار |
| ۳۷ | شكل (۱۳) نمایش تغییر شکل تیر تحت بار خمسمی عرضی در نرم افزار PATRAN |
| ۳۸ | شكل (۱۴) نمایش تغییر شکل تیر تحت بار خمسمی جانی در نرم افزار PATRAN |
| ۳۹ | شكل (۱۵) نمایش تغییر شکل تیر تحت ممان پیچشی در نرم افزار PATRAN |
| ۴۱ | شكل (۱۶) نمایش تغییر شکل جعبه تحت بار خمسمی در نرم افزار PATRAN |
| ۴۲ | شكل (۱۷) نمایش تغییر شکل جعبه تحت ممان پیچشی در نرم افزار PATRAN |

فهرست جداول

| | |
|---|----|
| جدول (۱) شناسنامه کد خواص مهندسی تیر کامپوزیتی | ۷ |
| جدول (۲) خواص مهندسی الیاف گرافیت | ۳۶ |
| جدول (۳) مقایسه‌ی ماکریم جابجایی تیر تحت بار خمثی عرضی | ۳۶ |
| جدول (۴) مقایسه‌ی ماکریم جابجایی تیر تحت بار خمثی جانبی | ۳۷ |
| جدول (۵) مقایسه‌ی ماکریم تغییرزاویه‌ی تیر تحت ممان پیچشی | ۳۸ |
| جدول (۶) خواص مهندسی الیاف گرافیت | ۴۰ |
| جدول (۷) مقایسه‌ی ماکریم جابجایی تیر تحت بار خمثی | ۴۰ |
| جدول (۸) مقایسه‌ی ماکریم تغییرزاویه‌ی جعبه تحت ممان پیچشی | ۴۱ |

چکیده

هدف از کد مهندسی حاضر به دست آوردن خواص مهندسی تیر کامپوزیتی است. بدین منظور ماتریس سختی تیر کامپوزیتی با لایه چینی عام با فرض روابط حاکم بر تیر اویلر-برنولی بدست آمده است. سپس روابط برای قوطی کامپوزیتی توسعه داده شده اند. در این راستا از کد توسعه داده شده در نرم افزار Visual Studio استفاده شده است. برای استفاده از این کد می بایست ملزمومات مسئله شامل خواص و جنس ماده کامپوزیت، زاویه ها و ضخامت آن ها در فایل های ورودی آورده شود.

كلمات کلیدی: ورق کامپوزیت، لایه چینی، الیاف، ماتریس سختی، ماتریس برآورد

فصل ۱: راهنمای کاربری

شناختن کد

شناختن کد مهندسی تهیه شده برای به دست آوردن خواص مهندسی تیر کامپوزیتی به شرح زیر است.

جدول (۱) شناختن کد خواص مهندسی تیر کامپوزیتی

| نام برنامه | Engineering Property Of Composite Beam |
|-------------|---|
| نویسنده | فائزه دربانیان - روح الله هفغانی فیروزآبادی |
| تاریخ ارسال | ۱۳۹۲/۲/۳۱ |

معرفی ورودی و خروجی‌های کد مهندسی

در این بخش ورودی‌ها و خروجی‌های برنامه به مختصر معرفی می‌شوند:

۱-۱-۱-۱- ورودی‌های برنامه

ورودی‌های کد تیر کامپوزیتی شامل مشخصات ورق کامپوزیت از جمله ضخامت لایه‌ها، زاویه‌ی آن‌ها نسبت به محور اصلی تیر و عرض تیر کامپوزیتی است.

ورودی‌های کد جعبه‌ی کامپوزیتی هم مشابه تیر کامپوزیتی است با این تفاوت که در این حالت تعداد ورق‌ها چهار برابر است و برای هر ورق مشخصات کامپوزیت از کاربر فراخوانی می‌شود.

۱-۲-۲- خروجی برنامه

خروجی برنامه های تیرو جعبه ای کامپوزیتی به صورت زیر است:

۱-۲-۲-۱- خروجی برنامه برای تیرو کامپوزیتی

خروجی این قسمتبارت است از ماتریس A که نشان دهنده خواص مهندسی در راستاهای اصلی است، ماتریس B (که در حالت لایه چینی متقارن ماتریس صفر است)، ماتریس D که رابطه بین انحنای صفحه ای اصلی و ممان وارد شده را نشان می دهد و ماتریس سختی نهاییکه به صورت رابطه (۱) با استفاده از ماتریس های A و B و D و عرض بیم تشکیل می شود:

$$\begin{bmatrix} N_x \\ M_y \\ M_z \\ T_x \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} A_{11}b & -B_{11}b & 0 & -B_{16}b \\ B_{11}b & -D_{11}b & 0 & -D_{16}b \\ 0 & 0 & -A_{11} \frac{b^3}{12} & 0 \\ -B_{61}b & D_{61}b & 0 & D_{66}b \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_0' \\ w_0'' \\ v_0'' \\ \theta_0' \end{bmatrix} \quad (1)$$

۱-۲-۲-۲- خروجی برنامه برای قوطی کامپوزیتی

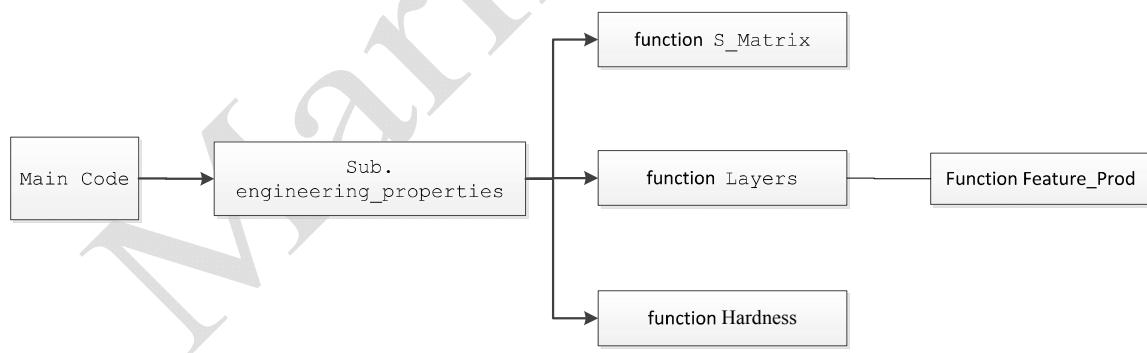
خروجی این قسمت نیز ماتریس سختی است با این تفاوت که در این حالت با استفاده از ماتریس های سختی بدست آمده برای چهار ضلع قوطی کامپوزیتی و طول و عرض قوطی، ماتریس سختی نهایی حاصل می شود.

الزامات اجرای برنامه

پس از آماده سازی فایل های ورودی، برنامه قابل اجرا خواهد بود. برنامه حاضر به زبان C++ نوشته شده و در آن از توابع کتابخانه ای Eigen استفاده شده است. لذا برای اجرای برنامه می بایست این کتابخانه اضافه شده و از کامپایلرهای پشتیبان استفاده شود.

فصل ۲: مستندات آموزشی

در این قسمت به عنوان اولین گام، کد مهندسی تهیه شده در قالب شکل (۱) توصیف می‌شود. در این شکل قسمت اصلی برنامه و زیربرنامه‌های مربوط به آن نشان داده شده‌اند. بعلاوه اگر زیربرنامه‌ای شامل قسمت‌های مجزا باشد، این قسمت‌ها نیز نشان داده شده‌اند. در این شکل عبارت "sub." به معنای زیربرنامه است.



شکل (۱) نمودار درختی کد اصلی تیر و زیرشاخه‌های آن

۱-۲ روابط حاکم بر مسئله

پیش از معرفی قسمت‌های مختلف برنامه، روابط حاکم بر تیر کامپوزیتی و نتایج حاصل شده آورده می‌شود.

با توجه به رابطه ۳-۹۶ مرجع (۱) برای تیر غیر همسانگرد که همزمان تحت اثر خمش و پیچش قرار گیرد، رابطه-^۱ سازگاری^۲ (رابطه‌ی بین منتجه‌های تنش سطح مقطع و کرنش تعیین یافته) از رابطه (۲) که برای ماده‌ی همسانگرد برقرار است،

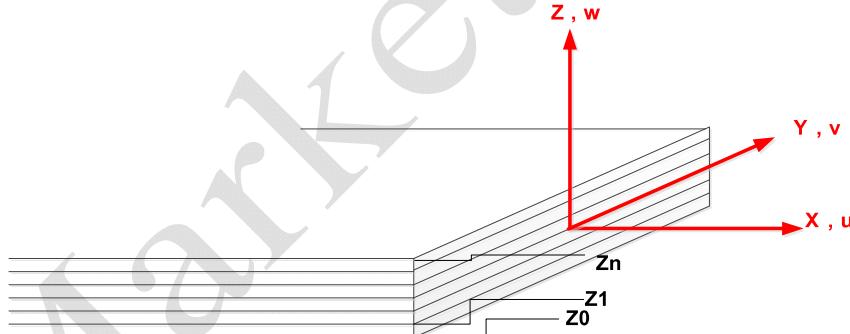
$$\begin{Bmatrix} T \\ M \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} GJ & 0 \\ 0 & EI \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \theta' \\ w_0'' \end{Bmatrix} \quad (2)$$

به فرم رابطه (۳) تغییر می‌کند.

$$\begin{Bmatrix} T \\ M \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} GJ & K \\ K & EI \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \theta' \\ w_0'' \end{Bmatrix} \quad (3)$$

به طوری که در رابطه (۳) منظور از K سختی کوپلینگ خمش-پیچش^۳ و M و T به ترتیب نشان دهنده‌ی ممان خمشی و ممان پیچشی هستند. در این راستا هدف این پروژه پیدا کردن این ماتریس سختی برای ماده‌ی کامپوزیت در شرایطی عام‌تر است.

برای دسته ورق‌های کامپوزیتی نشان داده شده در **Error! Reference source not found.**



شکل (۲) نمایش لایه‌ها

به طوری که u و v و w به ترتیب معرف جابجایی در راستای محورهای X و Y و Z باشند، با فرض عمود بودن سطح مقطع هر بخش بر محور تیر، جدا نشدن لایه‌ها از یکدیگر و کوچکی تغییرات شکل و زاویه، جابجایی در هر نقطه از مختصات X و Y و Z با استفاده از روابط (۴) تا (۶) بدست می‌آید:

¹Constitutive Law

²Bending-Torsion Coupling Stiffness